

INDEXE

Bn 3594- J e 9

(023371)

(19)



Europäisches Patentamt

European Patent Office

Office européen des brevets



(11)

EP 1 170 118 A1

(12)

DEMANDE DE BREVET EUROPEEN

(43) Date de publication:
09.01.2002 Bulletin 2002/02

(51) Int Cl.7: **B32B 15/01**, C22C 21/02,
C22C 21/08, C22C 21/10

(21) Numéro de dépôt: 01420148.7

(22) Date de dépôt: 04.07.2001

(84) Etats contractants désignés:
**AT BE CH CY DE DK ES FI FR GB GR IE IT LI LU
MC NL PT SE TR**
Etats d'extension désignés:
AL LT LV MK RO SI

- **Bes, Bernhard**
38180 Seyssins (FR)
- **Lassince, Philippe**
63500 Issoire (FR)
- **Ribes, Hervé**
63500 Issoire (FR)

(30) Priorité: 05.07.2000 FR 0008738

(71) Demandeur: **Pechiney Rhenalu**
75116 Paris (FR)

(74) Mandataire: **Mougeot, Jean-Claude**
PECHINEY, 217, cours Lafayette
69451 Lyon Cedex 06 (FR)

(72) Inventeurs:
• **Dif, Ronan**
38590 Saint-Etienne de Saint-Geoirs (FR)

(54) **Tôles en alliage d'aluminium plaquées pour éléments de structure d'aéronefs**

(57) L'invention a pour objet une tôle plaquée sur une ou deux faces, constituée d'une tôle d'âme en alliage de composition (% en poids) :

Si : 0,7 - 1,3 Mg : 0,6 - 1,2 Cu : 0,5 - 1,1 Mn :
0,15 - 1,0 Zn < 0,5 Fe < 0,5 Zr <
0,2 Cr < 0,25

autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15 au total, reste aluminium,

et d'un placage en alliage d'aluminium sur au moins une face de la tôle, d'épaisseur par face comprise entre 1 à 15% de l'épaisseur totale, cet alliage de placage étant un alliage de type AlZn contenant de 0,25 à 0,7% de zinc, moins de 0,40% de fer, moins de 0,40% de silicium, moins de 0,10 % de cuivre, de manganèse, de magnésium, de titane ou de vanadium, et moins de 0,05% chacun et 0,15% au total pour les autres éléments, reste aluminium.

Ces tôles plaquées sont utilisées notamment pour le fuselage des avions.

EP 1 170 118 A1

Description

Domaine de l'invention

- 5 **[0001]** L'invention concerne des tôles en alliage d'aluminium de la série 6000 selon la nomenclature de l'Aluminum Association, plaquées à l'aide d'un autre alliage d'aluminium, destinées à la fabrication d'éléments de structure d'aéronefs, et notamment de panneaux de fuselage pour avions.

Etat de la technique

10

15

[0002] Les fuselages des avions commerciaux sont réalisés pour la plupart à partir de tôles en alliage 2024, plaquées sur les deux faces d'un alliage d'aluminium peu chargé, par exemple un alliage 1050 ou 1070. L'épaisseur du placage par face peut représenter, selon l'épaisseur de la tôle d'âme, typiquement entre 1% et 15% de l'épaisseur totale. Le but de l'alliage de placage est d'abord d'être suffisamment résistant à la corrosion. On peut admettre une légère corrosion généralisée ou par piqûres, mais peu profonde de manière à ne pas atteindre l'alliage d'âme. Cette évaluation doit se faire sur la tôle plaquée traitée thermiquement à l'état d'utilisation, c'est-à-dire typiquement après mise en solution, trempe et éventuellement revenu, car les phénomènes de diffusion entre âme et placage au moment de la mise en solution peuvent altérer le comportement en corrosion du placage.

20

[0003] Le placage doit pouvoir également jouer le rôle de protection cathodique vis-à-vis de l'âme, c'est-à-dire qu'il doit exister une différence de potentiel électrochimique suffisante entre les deux couches. Cet effet protecteur joue en particulier dans le cas où une rayure vient à atteindre l'âme. Le placage peut avoir d'autres fonctions telles que la protection physique de l'alliage d'âme contre les rayures et les chocs, l'obtention d'une couche facile à polir, dans le cas où la compagnie aérienne souhaite un aspect métallique plutôt que peint, ou une meilleure aptitude aux traitements de surface, notamment l'usinage chimique et les divers prétraitements nécessaires pour l'application de revêtements polymères.

25

30

[0004] Depuis plusieurs années, on a proposé d'utiliser pour les panneaux de fuselage, à la place de l'alliage 2024 ou des alliages voisins, des alliages AlMgSi de la série 6000. Ces alliages, également à traitement thermique, présentent de bonnes caractéristiques mécaniques à l'état traité, un module d'élasticité élevé et une densité plus faible que celle du 2024. D'une façon générale, leur résistance à la corrosion est meilleure que celle du 2024. Les alliages de la série 6000 sont de plus facilement soudables, ce qui permettrait de réduire le nombre des assemblages rivetés, qui peuvent être une source de corrosion. Certains de ces alliages peuvent être utilisés sous forme de tôles non-plaquées, et en particulier dans des états métallurgiques spécialement désensibilisés à la corrosion intergranulaire. Un tel procédé de traitement thermique est décrit dans le brevet EP 0787217, au nom de la demanderesse, qui concerne un traitement de revenu particulier pour un alliage du type 6056, de manière à le désensibiliser à la corrosion intergranulaire, et à permettre ainsi son utilisation pour le fuselage des avions. Néanmoins, même dans cet état, l'alliage 6056 peut présenter encore une certaine sensibilité à la corrosion par piqûres. On peut donc être amené à préférer une tôle plaquée.

35

[0005] Le brevet US 4589932 (Alcoa) décrit l'utilisation, pour des éléments de structure d'avions, d'un alliage, enregistré ultérieurement sous la désignation 6013, de composition (% en poids) :

40

Si : 0,4 - 1,2 Mg : 0,5 - 1,3 Cu : 0,6 - 1,1 Mn : 0,1 - 1 Fe < 0,6.

Le brevet EP 0173632, au nom de la demanderesse, décrit un alliage, enregistré ultérieurement sous la désignation 6056, de composition (% en poids) :

Si : 0,9 - 1,2 Mg : 0,7 - 1,1 Cu : 0,3 - 1,1 Mn : 0,25 - 0,75

Zn : 0,1 - 0,7 Zr : 0,07 - 0,2 Fe < 0,3.

45

Le brevet FR 2704557, également au nom de la demanderesse, concerne des tôles plaquées pour fuselage comportant une âme en alliage 2000 ou en alliage 6000 contenant du cuivre, et un placage présentant par rapport à l'âme une différence de potentiel comprise entre 90 et 130 mV. L'alliage de placage est, de préférence, un alliage 6000 de composition (% en poids) :

Si : 0,15-0,6 Mg : 0,3-0,8 Cu < 0,1 Mn < 0,4 Fe < 0,4.

50

[0006] Le manuel « Aluminum - Properties and Physical Metallurgy » publié par l'American Society for Metals sous la direction de J.E. Hatch (1984), pp. 301, 372 et 373, indique comme produits plaqués (« Alclad ») des produits utilisant comme placage les alliages de type 1000 ou l'alliage 7072 (alliage AlZn à environ 1% Zn) pour des âmes en alliage 2000 ; l'alliage 7072 est utilisé également pour les âmes en alliages 3003, 3004, 6061, 7075 et 7178. D'après la norme ASTM B209, on utilise également comme alliages de placage des alliages de la famille 6000 (2014 plaqué 6003) et d'autres alliages de type 7000 (tels que 7008 et 7011).

55

[0007] D'une manière générale, le manuel précité de Hatch recommande une différence de potentiel entre le placage et l'âme d'au moins 100 mV. Il existe toutefois des produits avec une différence de potentiel plus faible que 100 mV, tel que le produit Alclad 2014 (2014 T8 plaqué 6003) et le 2014 T8 plaqué 1050. Par ailleurs, l'expérience de l'homme

de métier montre qu'il est préférable de limiter la différence de potentiel à une valeur d'environ 130 mV à 150 mV, afin d'éviter un trop grand risque de corrosion à l'assemblage entre les deux couches de métal. On considère ainsi qu'une différence de potentiel comprise entre environ 60 mV et 130 mV confère au produit plaqué un effet suffisant de protection cathodique.

[0008] Le but de la présente invention est de fournir une tôle pour fuselage en alliage de la famille 6000 permettant d'atteindre des propriétés d'usage comparables à celles du 2024, avec un placage assurant une résistance à la corrosion suffisante à l'état traité et une protection cathodique suffisante, sans toutefois qu'elle n'aille jusqu'à la disparition rapide de la couche de placage, ce qui irait à l'encontre de la protection recherchée. Il est souhaitable, par ailleurs, que l'alliage de placage soit choisi de telle manière que son placage sur l'alliage d'âme par colaminage se fasse sans trop de difficulté, qu'il ne contienne pas d'éléments gênants pour le recyclage des déchets de fabrication, et qu'il présente une résistance mécanique acceptable, pour ne pas détériorer celle de la tôle plaquée.

[0009] Un autre but de la présente invention est de proposer un procédé de fabrication pour un élément de structure d'avion incorporant ladite tôle plaquée qui permette de bénéficier au mieux des caractéristiques métallurgiques de cette tôle plaquée.

Objet de l'invention

[0010] L'invention a pour objet une tôle plaquée sur une ou deux faces, constituée d'une tôle d'âme en alliage de composition (% en poids) :

Si : 0,7 - 1,3 Mg : 0,6 - 1,2 (et de préférence 0,7 - 1,1)

Cu : 0,5 - 1,1 Mn : 0,15 - 1,0 (et de préférence 0,3 - 0,7)

Zn < 0,5 Fe < 0,5 (et de préférence < 0,3)

Zr < 0,2 Cr < 0,25

autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15 au total, reste aluminium,

et d'un placage en alliage d'aluminium sur au moins une face de la tôle, d'épaisseur par face comprise entre 1 à 15% (et de préférence 1,5 à 12%) de l'épaisseur totale, cet alliage de placage étant un alliage de type AlZn contenant de 0,25 à 0,7% (et de préférence de 0,3 à 0,6%) de zinc, moins de 0,40% de fer, moins de 0,40% (et de préférence moins de 0,25%) de silicium, moins de 0,10 % de cuivre, de manganèse, de magnésium, de titane ou de vanadium, et moins de 0,05% chacun et 0,15% au total pour les autres éléments, reste aluminium.

[0011] Un autre objet de l'invention est un élément de structure d'aéronef, tel qu'un panneau de revêtement de fuselage, comportant une tôle plaquée sur une ou deux faces constituée d'une tôle d'âme et d'un placage, la tôle d'âme et le placage ayant les compositions précitées.

[0012] Un autre objet de l'invention est un procédé de fabrication d'un élément de structure d'aéronef comportant :

a) la fabrication d'une tôle plaquée par laminage à chaud, constituée d'une tôle d'âme en alliage de composition (% en poids) :

Si : 0,7 - 1,3 Mg : 0,6 - 1,2 (et de préférence 0,7 - 1,1)

Cu : 0,5 - 1,1 Mn : 0,15 - 1,0 (et de préférence 0,3 - 0,7)

Zn < 0,5 Fe < 0,5 (et de préférence < 0,3)

Zr < 0,2 Cr < 0,25

autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15 au total, reste aluminium,

et d'un placage en alliage d'aluminium sur au moins une face, d'une épaisseur par face comprise entre 1 à 15% (et de préférence 1,5 à 12%) de l'épaisseur totale, ce placage consistant sur au moins une face en un alliage AlZn contenant de 0,25 à 0,7% (et de préférence 0,3 à 0,6%) de zinc, moins de 0,40% de fer, moins de 0,40% et de préférence moins de 0,25%) de silicium, moins de 0,10% de cuivre, de manganèse, de magnésium, de titane ou le vanadium, autres éléments < 0,05% chacun et < 0,15% au total, reste aluminium, l'autre face pouvant être plaquée le cas échéant d'un deuxième alliage de placage, notamment d'un alliage de type 4000 ;

b) optionnellement une ou plusieurs passes de laminage à froid ;

c) une mise en solution suivie d'une trempe ;

d) optionnellement une ou plusieurs opérations de parachèvement tel que le défrilage, le planage ou la traction contrôlée ;

e) optionnellement une mise en forme de la tôle ;

f) l'assemblage de l'élément de structure par rivetage de plusieurs tôles et soudage ou rivetage sur des raidisseurs ou cadres.

g) optionnellement le revenu de l'élément de structure.

Description de l'invention

[0013] Toutes les compositions chimiques sont exprimées en % en poids, sauf indication contraire, et on applique les règles d'arrondissement de la norme européenne EN 573-3. Les états métallurgiques sont définis dans la norme européenne EN 515.

[0014] Les tôles en alliages de type 6000 suscitent de plus en plus d'intérêt pour la construction aéronautique. Plus précisément, le domaine de composition :

Si : 0,7 - 1,3 Mg : 0,6 - 1,2 Cu : 0,5 - 1,1 Mn : 0,15 - 1,0

Zn < 0,5 Fe < 0,5 Zr < 0,2 Cr < 0,25

autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15 au total, reste aluminium,

qui englobe notamment l'alliage 6056, permet l'élaboration de tôles qui donnent des propriétés particulièrement avantageuses.

[0015] Pour les raisons exposées ci-dessus, ces tôles doivent être plaquées, l'épaisseur du placage se situant entre 1 et 15% de l'épaisseur totale de la tôle. La demanderesse s'est rendu compte qu'aucun des alliages de placage décrits dans la littérature ne donne satisfaction pour cette application. Selon l'invention, cet alliage de placage est un alliage de type AlZn contenant de 0,25 à 0,7% Zn, jusqu'à 0,40% de fer, jusqu'à 0,40% de silicium, et jusqu'à 0,10% de cuivre, de manganèse, de magnésium, de titane ou de vanadium, les autres éléments étant chacun < 0,05% et au total < 0,15%, le reste étant de l'aluminium.

[0016] Dans une réalisation préférentielle de l'invention, l'âme est constituée d'une tôle en alliage de composition (% en poids) :

Si : 0,7 - 1,3 Mg : 0,7 - 1,1 Cu : 0,5 - 1,1 Mn : 0,3 - 0,7

Zn < 0,5 Fe < 0,3 Zr < 0,2 Cr < 0,25

autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15 au total, reste aluminium,

et d'un placage en alliage d'aluminium sur au moins une face de la tôle, d'épaisseur par face comprise entre 1,5 à 12% de l'épaisseur totale, cet alliage de placage étant un alliage de type AlZn contenant de 0,3 à 0,6% Zn, jusqu'à 0,40% de fer, jusqu'à 0,25% de silicium, autres éléments < 0,05% chacun et < 0,15% au total. Il est avantageux que la taille de grains à mi-épaisseur dans l'âme soit inférieure à 250 µm et de préférence inférieure à 180 µm. L'épaisseur totale de la tôle est avantageusement comprise entre 1 mm et 10 mm. Afin d'obtenir pour la tôle qui constitue l'âme des caractéristiques mécaniques statiques particulièrement élevées, il est préférable de choisir une composition d'âme telle que la somme (Si + Mg + 3 Cu) > 3,50 % en poids, et encore plus préférentiellement > 3,65 % en poids.

[0017] Cette tôle plaquée, mise en solution, trempée et revenue, présente entre l'âme et l'alliage de placage une différence de potentiel électrochimique dans cet état final comprise entre 40 mV et 130 mV, de préférence entre 50 mV et 110 mV, et encore plus préférentiellement entre 60 mV et 100 mV.

[0018] Selon l'invention, la tôle en alliage 6000 peut être plaquée sur une ou deux faces avec une tôle de placage en alliage de type AlZn. Lorsque la tôle en alliage 6000 n'est plaquée que sur une seule face avec la tôle de placage en alliage de type AlZn, l'autre face peut soit rester nue, soit être plaquée avec une tôle d'un deuxième alliage de placage, et en particulier en alliage de type 4000, et plus spécialement en alliage 4043, 4045 ou 4047. Cette deuxième tôle de placage en alliage 4000 assure alors une fonction différente de celle de ladite tôle en alliage AlZn : ayant un point de fusion significativement plus bas de celui de la tôle qui forme l'âme, elle facilite le soudage de la tôle. L'épaisseur de ce deuxième placage est avantageusement comprise entre 1,5% et 12% de l'épaisseur totale de la tôle plaquée.

[0019] Les tôles selon l'invention peuvent subir avantageusement une ou plusieurs opérations de parachèvement tel que le défrichage, le planage, ou la traction contrôlée. Les tôles plaquées selon l'invention peuvent être utilisées pour la fabrication d'un élément de structure d'aéronef. Un procédé de fabrication avantageux de cet élément de structure comporte les étapes suivantes :

a) la fabrication par laminage à chaud d'une tôle plaquée, constituée d'une tôle d'âme en alliage de composition (% en poids) :

Si : 0,7 - 1,3 Mg : 0,6 - 1,2 (de préférence 0,7 - 1,1) Cu : 0,5 - 1,1

Mn : 0,15 - 1,0 (de préférence 0,3 - 0,7)

Zn < 0,5 Fe < 0,3 Zr < 0,2 Cr < 0,25

autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15 au total, reste aluminium,

et d'un placage en alliage d'aluminium sur au moins une face, d'une épaisseur par face comprise entre 1 à 15% (et de préférence 1,5 à 12%) de l'épaisseur totale, ce placage consistant en un alliage AlZn contenant de 0,25 à 0,7% de zinc, jusqu'à 0,40% de fer, jusqu'à 0,40% de silicium, jusqu'à 0,10% de chacun des éléments cuivre, manganèse, magnésium, titane ou vanadium, autres éléments < 0,05% chacun et < 0,15% au total, reste aluminium, l'autre face pouvant être plaquée le cas échéant d'un alliage différent, notamment un alliage de la série 4000;

b) optionnellement une ou plusieurs passes de laminage à froid, ce qui permet d'atteindre des épaisseurs plus faibles ;

- c) une mise en solution suivie d'une trempe ;
- d) optionnellement une ou plusieurs opérations de parachèvement tel que le défrichage, le planage ou la traction contrôlée ;
- e) optionnellement une mise en forme de la tôle ;
- f) l'assemblage de l'élément de structure, notamment par rivetage de plusieurs tôles et soudage, ou rivetage sur des raidisseurs ;
- g) éventuellement le revenu de l'élément de structure ainsi formé.

[0020] Avant la mise en place du ou des placage(s), la plaque coulée correspondant au matériau d'âme peut être homogénéisée, de préférence en deux paliers de température, le premier palier se situant entre 530 et 550°C, pour une durée comprise entre 1 et 8 h, et le second palier entre 555 et 575°C, pour une durée comprise entre 18 et 36 h.

[0021] La mise en forme de la tôle peut se faire avantageusement par étirage-formage, emboutissage, fluotournage ou pliage, ces techniques étant connues de l'homme de métier. Pour l'assemblage de l'élément de structure, toutes les techniques de rivetage et soudage connues et adaptées aux alliages d'aluminium conviennent. Les tôles peuvent être fixées sur les raidisseurs ou cadres par rivetage ou par soudage. Lorsque le soudage est choisi, la demanderesse a constaté qu'il est préférable d'utiliser des techniques de soudage à faible apport de chaleur qui assurent que la zone affectée thermiquement soit aussi réduite que possible. A ce titre, le soudage par laser et le soudage par friction donnent des résultats particulièrement satisfaisants. L'emploi d'un alliage de placage de la série 4000, et particulièrement d'un des alliages 4043, 4045 ou 4047 sur l'autre face de la tôle, facilite les opérations de soudage, en évitant par exemple l'emploi d'un alliage d'apport externe.

[0022] Les tôles selon l'invention, avant ou après formage, peuvent avantageusement être soumises à un traitement de revenu pour leur conférer de meilleures caractéristiques mécaniques statiques. Un traitement particulièrement adapté peut être effectué à une température comprise entre 170°C et 200°C pendant une durée allant de 1 h à 10 h. Ce traitement de revenu peut être effectué également et de façon avantageuse sur un élément de structure assemblé. Dans certains cas, un traitement de type T78, tel que celui décrit dans le brevet EP 0787217, destiné à désensibiliser l'alliage à la corrosion intergranulaire, peut être avantageux.

[0023] Un élément de structure selon l'invention, composé de tôles et de raidisseurs ou cadres, ces raidisseurs ou cadres étant constitués préférentiellement de profilés filés, peut être utilisé notamment dans la construction du fuselage d'un avion.

[0024] La demanderesse s'est aperçue que la tôle plaquée selon l'invention a des caractéristiques mécaniques statiques particulièrement favorables. En effet, dans les produits plaqués connus, la tôle de placage possède des valeurs de limite élastique et de résistance à la rupture faibles comparées avec celles de l'âme. Une tôle plaquée possède donc des caractéristiques mécaniques statiques moins bonnes qu'une tôle non plaquée (appelée aussi tôle « nue ») de la même épaisseur totale et du même alliage et état métallurgique. Pour les tôles plaquées selon l'invention, cette baisse des caractéristiques mécaniques est très faible, ce qui favorise son application industrielle comme élément de structure d'aéronef, la limite élastique et la résistance à la rupture des tôles étant des caractéristiques qui entrent directement dans les calculs de dimensionnement des structures.

[0025] Le placage en alliage AlZn selon l'invention ne pose pas de problème particulier lors des opérations de traitement de surface ultérieurs, et notamment le polissage, l'usinage chimique ou les traitements destinés à améliorer l'adhérence des revêtements de polymères.

Exemple 1 :

[0026] Une tôle non plaquée en alliage 6056 a été fabriquée par coulée d'une plaque en alliage contenant 0,91% de Si, 0,76% de Mg, 0,64% de Cu, 0,59% de Mn, 0,13% de Fe et 0,17% de Zn, scalpage, réchauffage à 530 °C, laminage à chaud au laminoir réversible puis au laminoir tandem jusqu'à une épaisseur de 4 mm, bobinage, et débitage de la bande en tôles. Les tôles ont été mises en solution (40 minutes à 550°C) puis trempées. Une partie des tôles a été soumise à un traitement de revenu T6 (4 h à 190°C). Les caractéristiques mécaniques statiques obtenues sont présentées au Tableau 1 :

Tableau 1

	Sens TL			Sens L		
	R _{p0.2} [MPa]	R _m [MPa]	A [%]	R _{p0.2} [MPa]	R _m [Mpa]	A [%]
Etat T4	218	308	20	-	-	-
Etat T6	349	379	11	355	366	13,5

EP 1 170 118 A1

[0027] La vitesse de propagation de fissures da/dn a été mesurée selon la norme ASTM E647 pour $R = 0,1$ sur une éprouvette de type CCT de largeur $W = 400$ mm avec une longueur de fissure initiale $2a_0 = 4$ mm, à une fréquence $f = 3$ Hz. Les résultats sont rassemblés dans le tableau 2 :

Tableau 2

ΔK [MPa \sqrt{m}]	10	20	30	40	50
da/dn (sens T-L) [mm/cycle]	$1,7 \times 10^{-4}$	$1,2 \times 10^{-3}$	5×10^{-3}	$1,4 \times 10^{-2}$	-
da/dn (sens L-T) [mm/cycle]	8×10^{-5}	8×10^{-4}	$2,5 \times 10^{-3}$	5×10^{-3}	-

[0028] La ténacité en contrainte plane a été mesurée selon la norme ASTM E561 sur une éprouvette de type CCT de largeur $W = 760$ mm et de longueur de fissure initiale $2a_0 = 253$ mm. L'essai permet de définir la courbe R du matériau, donnant la résistance à la déchirure K_R en fonction de l'extension de la fissure Δa . Les résultats sont rassemblés dans le Tableau 3.

Tableau 3

Δa [mm]	10	20	30	40	50
K_R (sens T-L) [MPa \sqrt{m}]	89	109	122	133	142
K_R (sens L-T) [MPa \sqrt{m}]	101	129	149	166	180

[0029] On peut ensuite calculer à partir de cette courbe, et selon la procédure indiquée par L. Schwarmann dans Aluminium, 1991, vol. 67, n° 5, p. 479, les ténacités apparente K_{C0} et effective K_C qui correspondent à la rupture d'une éprouvette virtuelle de type CCT de largeur $W = 400$ mm et de longueur de fissure initiale $2a_0 = 133$ mm On trouve :

dans le sens T-L : $K_{C0} = 93,2$ MPa \sqrt{m} , $K_C = 126,1$ MPa \sqrt{m}
 dans le sens L-T : $K_{C0} = 114,1$ MPa \sqrt{m} , $K_C = 165$ MPa \sqrt{m}

Exemple 2 :

[0030] Une tôle en alliage 6056 plaquée sur les deux faces a été fabriquée par coulée d'une plaque en alliage contenant 0,85% de Si, 0,71% de Mg, 0,67% de Cu, 0,59% de Mn, 0,12% de Fe et 0,15% de Zn, scalpage, positionnement sur les deux faces de la plaque scalpée de tôles de couverture contenant 0,11% de Si, 100 $\mu g/g$ de Mg, 28 $\mu g/g$ de Cu, 145 $\mu g/g$ de Mn, 0,22% de Fe et 0,50% de Zn. Après réchauffage à 530°C, cette plaque a été laminée à chaud au laminier réversible puis au laminier tandem jusqu'à une épaisseur de 4,5 mm. Après bobinage, la bande a été débitée en tôles. Les tôles ont été mises en solution (40 minutes à 550°C) puis trempées. Une partie des tôles a été soumise à un traitement de revenu T6 (4 h à 190°C). Le placage avait une épaisseur par face de 110 μm . La taille de grains dans le sens L dans l'âme à mi-épaisseur était de l'ordre de 335 μm à 375 μm .

[0031] Les caractéristiques mécaniques statiques obtenues sont présentées au tableau 4 :

Tableau 4

	Sens TL			Sens L		
	$R_{p0.2}$ [MPa]	R_m [MPa]	A [%]	$R_{p0.2}$ [MPa]	R_m [MPa]	A [%]
Etat T4	176	308	21,4	-	-	-
Etat T6	346	384	10,6	353	370	12,5

[0032] La vitesse de propagation de fissures da/dn a été mesurée comme dans l'exemple 1. Les résultats sont rassemblés dans le tableau 5 (deux mesures) :

Tableau 5

ΔK [MPa \sqrt{m}]	10	20	30	40	50
da/dn (sens T-L) [mm/cycle]	1,4 et $1,6 \times 10^{-4}$	1,0 et $1,3 \times 10^{-3}$	3,2 et $3,8 \times 10^{-3}$	1,5 et $1,2 \times 10^{-2}$	4 et $2,7 \times 10^{-2}$

EP 1 170 118 A1

Tableau 5 (suite)

ΔK [MPa \sqrt{m}]	10	20	30	40	50
da/dn (sens L-T) [mm/cycle]	1,2 et 1,1 x 10 ⁻⁴	8,8 et 9,4 x 10 ⁻⁴	2,8 et 3,0 x 10 ⁻³	7 et 8 x 10 ⁻³	1,6 et 2,0 x 10 ⁻²

[0033] La ténacité en contrainte plane a été mesurée comme dans l'exemple 1. Les résultats sont rassemblés dans le tableau 6.

Tableau 6

Δa [mm]	10	20	30	40	50
$K_{R(\text{sens T-L})}$ [MPa \sqrt{m}]	80	101	115	125	133
$K_{R(\text{sens L-T})}$ [MPa \sqrt{m}]	102	127	145	160	173

[0034] Sur la base du même calcul que dans l'exemple 1, on trouve pour les ténacités apparente et effective:

dans le sens T-L : $K_{C0} = 87,6$ MPa \sqrt{m} , $K_C = 118,9$ MPa \sqrt{m}
 dans le sens L-T : $K_{C0} = 111,3$ MPa \sqrt{m} , $K_C = 157,1$ MPa \sqrt{m}

[0035] La comparaison de ces valeurs avec celles obtenues typiquement pour une tôle en alliage 2024-T351 plaqué, telle que celle mentionnée dans la demande de brevet FR 99-04685, tableau 7, exemple 3u :

dans le sens T-L : K_{C0} : environ 78 MPa \sqrt{m} , K_C : environ 122 MPa \sqrt{m}
 dans le sens L-T : K_{C0} : environ 93 MPa \sqrt{m} , K_C : environ 140 MPa \sqrt{m}

souligne la bonne aptitude des tôles selon l'invention pour la fabrication d'éléments de fuselage pour aéronaf

[0036] Le potentiel de corrosion des tôles selon l'invention a été déterminé dans le placage et dans l'âme selon la norme ASTM G69 par rapport à une électrode au calomel saturé. Les résultats sont rassemblés dans le Tableau 7. Ils correspondent à trois points de mesure dans une zone rapprochée sur le même échantillon.

Tableau 7

	Eo en mV / ECS			$\Delta E = 90$ à 100 mV
Placage	- 834	- 838	- 836	
Ame (surface)	- 740	- 738	- 738	
Ame (coeur)	- 745	- 748	- 747	

Exemple 3 :

[0037] Une tôle en alliage 6056 plaquée sur les deux faces a été fabriquée comme dans l'exemple 2. La composition chimique de l'âme était la suivante : 1,01% de Si, 0,71% de Mg, 0,67% de Cu, 0,55% de Mn, 0,14% de Fe et 0,15% de Zn. Par différence avec l'exemple 2, une homogénéisation (4 heures à 540°C et 24 h à 565°C) a été effectuée avant la luisse en place des tôles de couverture. Le placage était le même que dans l'exemple 2, et avait la même épaisseur. La taille de grains dans le sens L dans l'âme à mi-épaisseur était de 145 μm . De ce fait, cette tôle plaquée présente, après usinage chimique, une rugosité plus faible que la tôle selon l'exemple 2. Les caractéristiques mécaniques statiques à l'état T4 et T6 sont indiquées au tableau 8 :

Tableau 8

	$R_{0,2}$ (MPa)	R_m (MPa)	A (%)	$R_{0,2}$ (MPa)	R_m (MPa)	A (%)
Sens	TL	TL	TL	L	L	L
T4	170	299	27,0			
T6	346	380	11,3	359	376	12,0

EP 1 170 118 A1

[0038] La vitesse de propagation de fissures da/dn a été mesurée comme dans l'exemple 1. Les résultats sont rassemblés dans le tableau 9 :

Tableau 9

ΔK [MPa \sqrt{m}]	10	20	30	40	50
da/dn (sens T-L) [mm/cycle]	$1,8 \times 10^{-4}$	$1,3 \times 10^{-3}$	$4,1 \times 10^{-3}$	$1,3 \times 10^{-2}$	$2,8 \times 10^{-2}$
da/dn (sens L-T) [mm/cycle]	$1,4 \times 10^{-4}$	$1,0 \times 10^{-3}$	$2,9 \times 10^{-3}$	$9,6 \times 10^{-3}$	$2,3 \times 10^{-2}$

[0039] La ténacité en contrainte plane a été mesurée comme dans l'exemple 1. Les résultats sont rassemblés dans le tableau 10 :

Tableau 10

Δa [mm]	10	20	30	40	50
K_R (sens T-L) [MPa \sqrt{m}]	90	109	121	130	137
K_R (sens L-T) [MPa \sqrt{m}]	93	118	136	150	164

[0040] Sur la base du même calcul que dans l'exemple 1, on trouve pour les ténacités apparente et effective:

dans le sens T-L : $K_{C0} = 104,6$ MPa \sqrt{m} , $K_C = 151,7$ MPa \sqrt{m}
 dans le sens L-T : $K_{C0} = 91,8$ MPa \sqrt{m} , $K_C = 119,7$ MPa \sqrt{m}

Exemple 4 :

[0041] On a préparé des coupes transversales polies de tôles plaquées :

- (a) 2024 plaqué 1050, état T3
- (b) 6056 plaqué, selon l'exemple 2, à l'état T4
- (c) 6056 plaqué, selon l'exemple 2, à l'état T6

[0042] La microdureté Vickers a été mesurée dans le placage et dans l'âme sur une coupe polie, dans le sens TC-TL, à l'aide d'un microduromètre LECO M-400-G2 avec une charge de 5 g, un temps d'application de 10 s et une vitesse d'application de 60 $\mu m/s$. On a ainsi enregistré pour chaque échantillon deux courbes représentant la microdureté Vickers en fonction de la distance par rapport à l'interface entre âme et placage. Ces courbes sont représentées sur la figure unique.

[0043] On constate pour le 2024 plaqué une chute de dureté très brutale lorsque l'on passe de l'âme vers le placage. La tôle 6056 plaquée AlZn selon l'exemple 2, à l'état T4, montre une transition moins brusque à l'interface. Ceci semble indiquer l'existence d'une diffusion d'atomes de l'âme vers le placage.

[0044] Si, à l'état T4, la dureté du placage AlZn sur 6056 est du même ordre de grandeur que celle du 1050 sur 2024, on constate par contre un net durcissement du placage AlZn sur 6056 à l'état T6. Des observations en microscopie électronique à transmission montrent d'ailleurs de la précipitation durcissante, de la même nature que dans l'âme.

[0045] A l'état d'utilisation optimal (c'est-à-dire T6 pour une âme en 6056 et T3 ou T4 pour âme en 2024), la dureté du placage est plus grande pour le produit selon l'invention (6056 plaqué AlZn) que pour le produit standard selon l'art antérieur (2024 plaqué 1050). Cette amélioration de la dureté se traduit par une meilleure protection physique de l'âme et un abatement de la limite élastique $R_{p0.2}$ moindre. Ce dernier aspect ressort aussi directement de la comparaison des valeurs de $R_{p0.2}$ des exemples 1 (art antérieur : 6056 T6 non plaqué) et 2 (6056 plaqué AlZn selon l'invention) : on trouve au sens L une valeur de $R_{p0.2}$ de 355 MPa pour la tôle non plaquée, et une valeur de 353 MPa pour la tôle plaquée : cet abatement de l'ordre de 1% est insignifiant. En revanche, pour le produit de référence selon l'art antérieur, 2024 T351 plaqué 1050, un abatement de 5 à 10% est couramment observé, ceci ressort par exemple de l'article de R.J.H. Wanhill et al. « Modern Aluminium Sheet Alloys for Aerospace Applications », publié dans les Proceedings de «The 3rd International Conference on Aluminium Alloys - Their Physical and Mechanical Properties », (ICAA 3) Atlanta, 1992, pp. 357-362.

Exemple 5 :

[0046] Sur un laminier à chaud expérimental, on a réalisé des éprouvettes d'une épaisseur totale de 2 mm, plaquées

EP 1 170 118 A1

une face, l'épaisseur du placage étant 100 μm . Ces éprouvettes ont été traitées thermiquement à l'état T6, ce traitement comprenant une mise en solution d'une heure à 550°C et un revenu de quatre heures à 190°C.

On a mesuré les potentiels de corrosion dans l'âme et dans le placage selon la procédure décrite dans la norme ASTM G69.

5 [0047] On trouve ainsi pour une tôle 6056 plaquée 1050 (hors invention) une différence de potentiel de 20 mV, pour une tôle 6056 plaquée d'un alliage 7072 (hors invention, teneur en zinc de l'ordre de 1%) une différence de potentiel de 120 mV, et pour une tôle 6056 plaquée d'un alliage 1050 avec addition de 0,5% de zinc (selon l'invention) une différence de potentiel de 90 à 100 mV.

10 [0048] La tôle 6056 plaquée 1050 conduit donc à une protection cathodique trop faible et les deux autres tôles assurent une protection cathodique correcte ; la valeur de 90 à 100 mV étant généralement considérée comme préférable.

Exemple 6 :

15 [0049] Une tôle en alliage 6056 (état T6) d'une épaisseur totale de 5 mm plaquée sur les deux faces a été fabriquée par laminage à chaud selon un procédé similaire à celui de l'exemple 3. La composition chimique de l'âme était la suivante : 0,88 % de Si, 0,75 % de Mg, 0,4 % de Cu, 0,61 % de Mn, 0,11 % de Fe et 0,15 % de Zn. L'une de faces était plaquée d'un alliage 4045 avec environ 10 % de Si ; l'épaisseur de ce placage était de 130 μm . L'autre face était plaquée d'un alliage de type AlZn contenant 0,14 % de Si, 0,35 % de Zn et 0,25 % de Fe ; l'épaisseur de ce placage était de 90 μm . Les caractéristiques mécaniques sont indiquées au tableau 11 :

Tableau 11

	R _{0,2} (MPa)	R _m (MPa)	A (%)	R _{0,2} (MPa)	R _m (MPa)	A (%)
Sens	TL	TL	TL	L	L	L
T6	342	375	13.7	360	374	13.3

25 [0050] La vitesse de propagation de fissures da/dn a été mesurée comme dans l'exemple 1. Les résultats sont rassemblés dans le tableau 12 :

Tableau 12

ΔK [MPa $\sqrt{\text{m}}$]	10	20	30	40	50
da/dn (sens T-L) [mm/cycle]	1.5×10^{-4}	1.5×10^{-3}	5×10^{-3}	2×10^{-2}	4×10^{-2}
da/dn (sens L-T) [mm/cycle]	1.6×10^{-4}	1.5×10^{-3}	4×10^{-3}	9×10^{-3}	2×10^{-2}

30 [0051] Le potentiel de corrosion a été mesuré comme dans l'exemple 2 (moyenne de 3 mesures):

40	Placage en alliage de type AlZn	- 842 mV / ECS
	Placage en alliage 4045	- 792 mV / ECS
	Ame (à coeur)	-733 mV / ECS
	Ame (à 200 μm de la surface)	-735 mV / ECS

45 [0052] On constate qu'il existe une différence de potentiel entre âme et placage sacrificiel (alliage de type AlZn) de l'ordre de 110mV.

Exemple 7 :

50 [0053] Des tôles de différentes compositions et épaisseurs ont été fabriquées à l'état T6 conformément aux procédés décrits dans les exemples précédents. Les tôles sont plaquées (sauf la tôle issue de l'exemple 1) sur une ou deux faces par un alliage contenant 0.3 à 0.7% de zinc, jusqu'à 0.4% de fer, jusqu'à 0.25% de silicium et jusqu'à 0.10% de chacun des éléments cuivre, manganèse, magnésium, titane et vanadium. La composition chimique des alliages d'âme est indiquée au tableau 13. Les propriétés mécaniques statiques des tôles ont été mesurées à l'état T6. Pour permettre une comparaison plus significative de ces résultats, on a estimé les propriétés mécaniques de l'âme à partir de celles de la tôle plaquée et de l'épaisseur de placage, en considérant que le placage ne contribue pas à la résistance mécanique du produit plaqué ; cette estimation, donnée ici à titre d'illustration, ne prend donc pas en compte l'effet dur-

EP 1 170 118 A1

cissant du placage démontré à l'exemple 4. Les résultats sont indiqués au tableau 14.

Tableau 13

Réf.	Origine	Si	Cu	Mg	Mn	Fe	Somme [Si]+[Mg]+ 3 x [Cu]
1	-	0.83	0.57	0.73	0.56	0.07	3.27
2	-	0.83	0.57	0.73	0.56	0.07	3.27
3	-	0.83	0.66	0.72	0.60	0.07	3.53
4	-	0.83	0.57	0.73	0.56	0.07	3.27
5	-	0.87	0.66	0.74	0.60	0.07	3.59
6	Ex. 3	1.01	0.67	0.71	0.55	0.14	3.73
7	Ex. 2	0.85	0.67	0.71	0.59	0.12	3.57
8	-	0.85	0.67	0.71	0.59	0.12	3.57
9	Ex. 1	0.91	0.64	0.76h	0.59	0.13	3.59

Tableau 14

Réf.	Origine	Plac. (%)	Ep. (mm)	R _{0,2} (TL) (MPa) mesuré	R _m (TL) (MPa) mesuré	R _{0,2} (TL) (MPa) Estimé	R _m (TL) (MPa) estimé
1	-	2.5	7	320	348	336	365
2	-	3.5	5	314	346	336	370
3	-	4	3.2	335	364	362	393
4	-	2.5	6	318	351	334	369
5	-	3	5	339	370	359	392
6	Ex. 3	2	4.5	345	380	359	395
7	Ex. 2	2	4.5	347	384	361	399
8	-	2 (une face)	4.5	355	390	362	398
9	Ex. 1	0 (nu)	6	359	379	359	379

[0054] On constate que la résistance mécanique de l'âme augmente avec la somme ([Si]+[Mg]+3x[Cu]). On obtient une excellente résistance mécanique avec une somme ([Si]+[Mg]+3x[Cu]) supérieure à 3,50.

Revendications

1. Tôle plaquée sur une ou deux faces, constituée d'une tôle d'âme en alliage de composition (% en poids) :
Si : 0,7 - 1,3 Mg : 0,6 - 1,2 (et de préférence 0,7 - 1,1)
Cu : 0,5 - 1,1 Mn : 0,15 - 1,0 (et de préférence 0,3 - 0,7)
Zn < 0,5 Fe < 0,5 (et de préférence < 0,3)
Zr < 0,2 Cr < 0,25 autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15 au total, reste aluminium,
et d'un placage en alliage d'aluminium, sur au moins une face de la tôle, d'épaisseur comprise entre 1 à 15% (et de préférence 1,5 à 12%) de l'épaisseur totale, **caractérisée en ce que** ce placage est en alliage AlZn de composition (% en poids) :
Zn : 0,25 - 0,7 (et de préférence 0,3 - 0,6), Fe < 0,40 Si < 0,40 (et préférence < 0,25) Cu, Mn, Mg, V ou Ti < 0,10, autres éléments < 0,05 chacun et 0,15 au total.
2. Tôle plaquée selon la revendication 1, **caractérisée en ce qu'elle** comporte un placage en alliage AlZn sur une face et sur l'autre face un deuxième alliage de placage ayant un point de fusion inférieur à celui de l'âme.

EP 1 170 118 A1

3. Tôle selon la revendication 2, **caractérisée en ce que** le deuxième alliage de placage est un alliage de type 4xxx, et de préférence un alliage 4043, 4045 ou 4047.
- 5 4. Tôle plaquée selon l'une des revendications 1 à 3, **caractérisée en ce que** la différence de potentiel entre l'âme et le placage en alliage AlZn est comprise entre 40 mV et 130 mV, de préférence entre 50 mV et 110 mV, et encore plus préférentiellement entre 60 mV et 100 mV.
- 5 5. Tôle selon l'une des revendications 1 à 4, **caractérisée en ce que** son épaisseur se situe entre 1 mm et 10 mm.
- 10 6. Tôle plaquée selon l'une des revendications 1 à 5, **caractérisée en ce que** la taille de grains sens L à mi-épaisseur dans l'âme est inférieure à 250 μm et préférentiellement inférieure à 180 μm .
- 15 7. Tôle plaquée selon l'une des revendications 1 à 6, **caractérisée en ce que** la somme (Si + Mg + 3Cu), dans laquelle les concentrations des éléments sont exprimées en % en poids, est supérieure à 3,50.
8. Élément de structure pour aéronef en tôles plaquées selon l'une quelconque des revendications 1 à 7.
9. Élément de structure selon la revendication 8, **caractérisé en ce qu'**au moins une partie des tôles plaquées a subi un usinage chimique.
- 20 10. Procédé de fabrication d'un élément de structure d'aéronef, comportant
 - a) la fabrication d'une tôle plaquée par laminage à chaud, constituée d'une tôle d'âme en alliage de composition (% en poids) :
 25 Si : 0,7 - 1,3 Mg : 0,7 - 1,1 Cu : 0,5 - 1,1
 Mn : 0,15 - 1,0 et de préférence 0,3 - 0,7
 Zn < 0,5 Fe < 0,30 Zr < 0,20 Cr < 0,25
 autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15 au total, reste aluminium,
 et d'un placage en alliage d'aluminium sur au moins une face, d'une épaisseur par face comprise entre 1 à 15% et de préférence 1,5 à 12% de l'épaisseur totale, ce placage consistant sur au moins une face en un alliage AlZn contenant de 0,3 à 0,7% de zinc, jusqu'à 0,40% de fer, jusqu'à 0,25% de silicium, jusqu'à 0,10% de chacun des éléments cuivre, manganèse, le magnésium, le titane, et le vanadium, autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15% au total, reste aluminium, l'autre face pouvant être plaquée le cas échéant d'un deuxième alliage de placage, de préférentiellement un alliage de type 4000 ;
 30 b) optionnellement une ou plusieurs passes de laminage à froid ;
 c) une mise en solution suivie d'une trempe ;
 d) optionnellement une ou plusieurs opérations de parachèvement tel que le défrilage, le planage ou la traction contrôlée ;
 e) optionnellement une mise en forme de la tôle ;
 40 f) l'assemblage de l'élément de structure par rivetage de plusieurs tôles et soudage ou rivetage sur des raidisseurs ou cadres,
 g) optionnellement le revenu de l'élément de structure.
- 45 11. Procédé selon la revendication 10, **caractérisé en ce qu'**il comporte, avant la mise en place du ou des placage(s), une homogénéisation de la plaque coulée en matériau d'âme
12. Procédé selon la revendication 11, **caractérisée en ce que** cette homogénéisation est faite en deux paliers.
- 50 13. Procédé selon la revendication 12, **caractérisé en ce que** le premier palier se situe entre 530°C et 550°C, pour une durée comprise entre 1 h et 8 h.
14. Procédé selon la revendication 12 ou 13, **caractérisé en ce que** le deuxième palier se situe entre 555°C et 575°C, pour une durée comprise entre 18 h et 36 h.
- 55 15. Procédé selon l'une des revendications 10 à 14, **caractérisé en ce qu'**il comporte un traitement de revenu effectué après la trempe, avant ou après la mise en forme, sur l'élément de structure assemblé.
16. Procédé selon la revendication 15, **caractérisé en ce que** le revenu est effectué à une température comprise

EP 1 170 118 A1

entre 170°C et 200°C, pour une durée comprise entre 1 h et 10h.

- 5
17. Procédé selon l'une des revendications 10 à 16, **caractérisé en ce que** l'assemblage est effectué par soudage par faisceau laser ou soudage par friction.
18. Procédé selon l'une des revendications 10 à 17, **caractérisée en ce que** le deuxième alliage de placage est un alliage 4043, 4045 ou 4047.
- 10
19. Panneau de fuselage d'avion réalisé à partir de tôles plaquées selon l'une quelconque des revendications 1 à 7, **caractérisé en ce que** les tôles sont assemblées au moins partiellement par soudage.
20. Panneau de fuselage selon la revendication 19, **caractérisé en ce que** l'assemblage est fait par soudage par laser ou soudage par friction.
- 15
- 20
- 25
- 30
- 35
- 40
- 45
- 50
- 55



Office européen
des brevets

RAPPORT DE RECHERCHE EUROPEENNE

Numéro de la demande
EP 01 42 0148

DOCUMENTS CONSIDERES COMME PERTINENTS			
Catégorie	Citation du document avec indication, en cas de besoin, des parties pertinentes	Revendication concernée	CLASSEMENT DE LA DEMANDE (Int.CI.7)
A	GB 1 004 868 A (REYNOLDS METALS CO) 15 septembre 1965 (1965-09-15) * revendications 1-10 * * page 1, ligne 1 - page 4, ligne 20 * * exemples 1,2 * ---	1-20	B32B15/01 C22C21/02 C22C21/08 C22C21/10
A	US 5 213 639 A (COLVIN EDWARD L ET AL) 25 mai 1993 (1993-05-25) * revendications 1-51 * ---	1-20	
A	GB 2 321 869 A (FURUKAWA ELECTRIC CO LTD) 12 août 1998 (1998-08-12) * revendications 1-17 * * tableaux 1-3 * ---	1-20	
A	WO 98 28130 A (HOOGOVS ALU WALZPROD GMBH ;WEBER GUIDO (DE); HASZLER ALFRED JOHA) 2 juillet 1998 (1998-07-02) * revendications 1-24 * ---	1-20	
A	PATENT ABSTRACTS OF JAPAN vol. 017, no. 052 (C-1022), 2 février 1993 (1993-02-02) -& JP 04 263033 A (FURUKAWA ALUM CO LTD), 18 septembre 1992 (1992-09-18) * abrégé * ---	1-20	DOMAINES TECHNIQUES RECHERCHES (Int.CI.7) B32B C22C
A	WO 96 12829 A (PECHINEY RHENALU ;BECHET DENIS (FR); WARNER TIMOTHY (FR)) 2 mai 1996 (1996-05-02) * revendications 1-11 * ---	1-20	
D,A	US 4 589 932 A (PARK BOM K) 20 mai 1986 (1986-05-20) * revendications 1-10 * ---	1-20	
		-/--	
Le présent rapport a été établi pour toutes les revendications			
Lieu de la recherche LA HAYE		Date d'achèvement de la recherche 9 août 2001	Examineur Vlassi, E
<p>CATEGORIE DES DOCUMENTS CITES</p> <p>X : particulièrement pertinent à lui seul Y : particulièrement pertinent en combinaison avec un autre document de la même catégorie A : arrière-plan technologique O : divulgation non-écrite P : document intercalaire</p> <p>T : théorie ou principe à la base de l'invention E : document de brevet antérieur, mais publié à la date de dépôt ou après cette date D : cité dans la demande L : cité pour d'autres raisons & : membre de la même famille, document correspondant</p>			

EPO FORM 1503 03 B2 (P4/C02)



Office européen
des brevets

RAPPORT DE RECHERCHE EUROPEENNE

Numéro de la demande
EP 01 42 0148

DOCUMENTS CONSIDERES COMME PERTINENTS			
Catégorie	Citation du document avec indication, en cas de besoin, des parties pertinentes	Revendication concernée	CLASSEMENT DE LA DEMANDE (Int.CI.7)
A	US 5 906 689 A (SIRCAR SUBHASISH) 25 mai 1999 (1999-05-25) * revendications 1-9 * -----	1-20	
			DOMAINES TECHNIQUES RECHERCHES (Int.CI.7)
Le présent rapport a été établi pour toutes les revendications			
Lieu de la recherche LA HAYE		Date d'achèvement de la recherche 9 août 2001	Examineur Vlassi, E
<p>CATEGORIE DES DOCUMENTS CITES</p> <p>X : particulièrement pertinent à lui seul Y : particulièrement pertinent en combinaison avec un autre document de la même catégorie A : arrière-plan technologique O : divulgation non-écrite P : document intercalaire</p> <p>T : théorie ou principe à la base de l'invention E : document de brevet antérieur, mais publié à la date de dépôt ou après cette date D : cité dans la demande L : cité pour d'autres raisons & : membre de la même famille, document correspondant</p>			

EPO - UPM 1543 03 BS (P4032)

**ANNEXE AU RAPPORT DE RECHERCHE EUROPEENNE
RELATIF A LA DEMANDE DE BREVET EUROPEEN NO.**

EP 01 42 0148

La présente annexe indique les membres de la famille de brevets relatifs aux documents brevets cités dans le rapport de recherche européenne visé ci-dessus.
Lesdits membres sont contenus au fichier informatique de l'Office européen des brevets à la date du
Les renseignements fournis sont donnés à titre indicatif et n'engagent pas la responsabilité de l'Office européen des brevets.

09-08-2001

Document brevet cité au rapport de recherche	Date de publication	Membre(s) de la famille de brevet(s)	Date de publication
GB 1004868 A	15-09-1965	AUCUN	
US 5213639 A	25-05-1993	AU 657692 B	23-03-1995
		AU 8270491 A	05-03-1992
		BR 9103666 A	19-05-1992
		CA 2049840 A	28-02-1992
		DE 69125436 D	07-05-1997
		DE 69125436 T	07-05-1998
		EP 0473122 A	04-03-1992
		ES 2102376 T	01-08-1997
		JP 5339687 A	21-12-1993
		KR 236496 B	15-01-2000
GB 2321869 A	12-08-1998	DE 19805286 A	13-08-1998
		JP 10280076 A	20-10-1998
		US 2001007720 A	12-07-2001
WO 9828130 A	02-07-1998	EP 0956195 A	17-11-1999
		US 6153854 A	28-11-2000
JP 04263033 A	18-09-1992	AUCUN	
WO 9612829 A	02-05-1996	FR 2726007 A	26-04-1996
		CA 2202184 A	02-05-1996
		DE 69502508 D	18-06-1998
		DE 69502508 T	10-09-1998
		EP 0787217 A	06-08-1997
		JP 10512924 T	08-12-1998
		US 5858134 A	12-01-1999
US 4589932 A	20-05-1986	CA 1204654 A	20-05-1986
US 5906689 A	25-05-1999	AU 3302697 A	05-01-1998
		EP 0907757 A	14-04-1999
		WO 9746726 A	11-12-1997

FPC FORM P0460

Pour tout renseignement concernant cette annexe : voir Journal Officiel de l'Office européen des brevets, No.12/82

(19)



Europäisches Patentamt
European Patent Office
Office européen des brevets



(11)

EP 1 170 118 A9

(12)

DEMANDE DE BREVET EUROPEEN CORRIGEE

Avis: La bibliographie est mise à jour

(15) Information de correction:

Version corrigée no 1 (W1 A1)
Corrections, voir page(s) 13

(51) Int Cl.7: **B32B 15/01**, C22C 21/02,
C22C 21/08, C22C 21/10

(48) Corrigendum publié le:

27.02.2002 Bulletin 2002/09

(43) Date de publication:

09.01.2002 Bulletin 2002/02

(21) Numéro de dépôt: **01420148.7**

(22) Date de dépôt: **04.07.2001**

(84) Etats contractants désignés:

**AT BE CH CY DE DK ES FI FR GB GR IE IT LI LU
MC NL PT SE TR**

Etats d'extension désignés:

AL LT LV MK RO SI

- **Bes, Bernhard**
38180 Seyssins (FR)
- **Lassince, Philippe**
63500 Issoire (FR)
- **Ribes, Hervé**
63500 Issoire (FR)

(30) Priorité: **05.07.2000 FR 0008738**

(71) Demandeur: **Pechiney Rhenalu**
75116 Paris (FR)

(74) Mandataire: **Mougeot, Jean-Claude**
PECHINEY, 217, cours Lafayette
69451 Lyon Cedex 06 (FR)

(72) Inventeurs:

- **Dif, Ronan**
38590 Saint-Etienne de Saint-Geoirs (FR)

(54) **Tôles en alliage d'aluminium plaquées pour éléments de structure d'aéronefs**

(57) L'invention a pour objet une tôle plaquée sur une ou deux faces, constituée d'une tôle d'âme en alliage de composition (% en poids) :

Si : 0,7 - 1,3 Mg : 0,6 - 1,2 Cu : 0,5 - 1,1 Mn :
0,15 - 1,0 Zn < 0,5 Fe < 0,5 Zr <
0,2 Cr < 0,25

autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15 au total, reste aluminium,
et d'un placage en alliage d'aluminium sur au moins une

face de la tôle, d'épaisseur par face comprise entre 1 à 15% de l'épaisseur totale, cet alliage de placage étant un alliage de type AlZn contenant de 0,25 à 0,7% de zinc, moins de 0,40% de fer, moins de 0,40% de silicium, moins de 0,10 % de cuivre, de manganèse, de magnésium, de titane ou de vanadium, et moins de 0,05% chacun et 0,15% au total pour les autres éléments, reste aluminium.

Ces tôles plaquées sont utilisées notamment pour le fuselage des avions.

Description

Domaine de l'invention

- 5 **[0001]** L'invention concerne des tôles en alliage d'aluminium de la série 6000 selon la nomenclature de l'Aluminum Association, plaquées à l'aide d'un autre alliage d'aluminium, destinées à la fabrication d'éléments de structure d'aéronefs, et notamment de panneaux de fuselage pour avions.

Etat de la technique

10

- [0002]** Les fuselages des avions commerciaux sont réalisés pour la plupart à partir de tôles en alliage 2024, plaquées sur les deux faces d'un alliage d'aluminium peu chargé, par exemple un alliage 1050 ou 1070. L'épaisseur du placage par face peut représenter, selon l'épaisseur de la tôle d'âme, typiquement entre 1% et 15% de l'épaisseur totale. Le but de l'alliage de placage est d'abord d'être suffisamment résistant à la corrosion. On peut admettre une légère corrosion généralisée ou par piqûres, mais peu profonde de manière à ne pas atteindre l'alliage d'âme. Cette évaluation doit se faire sur la tôle plaquée traitée thermiquement à l'état d'utilisation, c'est-à-dire typiquement après mise en solution, trempe et éventuellement revenu, car les phénomènes de diffusion entre âme et placage au moment de la mise en solution peuvent altérer le comportement en corrosion du placage.

- 15 **[0003]** Le placage doit pouvoir également jouer le rôle de protection cathodique vis-à-vis de l'âme, c'est-à-dire qu'il doit exister une différence de potentiel électrochimique suffisante entre les deux couches. Cet effet protecteur joue en particulier dans le cas où une rayure vient à atteindre l'âme. Le placage peut avoir d'autres fonctions telles que la protection physique de l'alliage d'âme contre les rayures et les chocs, l'obtention d'une couche facile à polir, dans le cas où la compagnie aérienne souhaite un aspect métallique plutôt que peint, ou une meilleure aptitude aux traitements de surface, notamment l'usinage chimique et les divers prétraitements nécessaires pour l'application de revêtements polymères.

- 20 **[0004]** Depuis plusieurs années, on a proposé d'utiliser pour les panneaux de fuselage, à la place de l'alliage 2024 ou des alliages voisins, des alliages AlMgSi de la série 6000. Ces alliages, également à traitement thermique, présentent de bonnes caractéristiques mécaniques à l'état traité, un module d'élasticité élevé et une densité plus faible que celle du 2024. D'une façon générale, leur résistance à la corrosion est meilleure que celle du 2024. Les alliages de la série 6000 sont de plus facilement soudables, ce qui permettrait de réduire le nombre des assemblages rivetés, qui peuvent être une source de corrosion. Certains de ces alliages peuvent être utilisés sous forme de tôles non-plaquées, et en particulier dans des états métallurgiques spécialement désensibilisés à la corrosion intergranulaire. Un tel procédé de traitement thermique est décrit dans le brevet EP 0787217, au nom de la demanderesse, qui concerne un traitement de revenu particulier pour un alliage du type 6056, de manière à le désensibiliser à la corrosion intergranulaire, et à permettre ainsi son utilisation pour le fuselage des avions. Néanmoins, même dans cet état, l'alliage 6056 peut présenter encore une certaine sensibilité à la corrosion par piqûres. On peut donc être amené à préférer une tôle plaquée.

- 30 **[0005]** Le brevet US 4589932 (Alcoa) décrit l'utilisation, pour des éléments de structure d'avions, d'un alliage, enregistré ultérieurement sous la désignation 6013, de composition (% en poids) :

40 Si : 0,4 - 1,2 Mg : 0,5 - 1,3 Cu : 0,6 - 1,1 Mn : 0,1 - 1 Fe < 0,6.

Le brevet EP 0173632, au nom de la demanderesse, décrit un alliage, enregistré ultérieurement sous la désignation 6056, de composition (% en poids) :

Si : 0,9 - 1,2 Mg : 0,7 - 1,1 Cu : 0,3 - 1,1 Mn : 0,25 - 0,75

Zn : 0,1 - 0,7 Zr : 0,07 - 0,2 Fe < 0,3.

- 45 Le brevet FR 2704557, également au nom de la demanderesse, concerne des tôles plaquées pour fuselage comportant une âme en alliage 2000 ou en alliage 6000 contenant du cuivre, et un placage présentant par rapport à l'âme une différence de potentiel comprise entre 90 et 130 mV. L'alliage de placage est, de préférence, un alliage 6000 de composition (% en poids) :

Si : 0,15-0,6 Mg : 0,3-0,8 Cu < 0,1 Mn < 0,4 Fe < 0,4.

- 50 **[0006]** Le manuel « Aluminum - Properties and Physical Metallurgy » publié par l'American Society for Metals sous la direction de J.E. Hatch (1984), pp. 301, 372 et 373, indique comme produits plaqués (« Alclad ») des produits utilisant comme placage les alliages de type 1000 ou l'alliage 7072 (alliage AlZn à environ 1% Zn) pour des âmes en alliage 2000 ; l'alliage 7072 est utilisé également pour les âmes en alliages 3003, 3004, 6061, 7075 et 7178. D'après la norme ASTM B209, on utilise également comme alliages de placage des alliages de la famille 6000 (2014 plaqué 6003) et d'autres alliages de type 7000 (tels que 7008 et 7011).

- 55 **[0007]** D'une manière générale, le manuel précité de Hatch recommande une différence de potentiel entre le placage et l'âme d'au moins 100 mV. Il existe toutefois des produits avec une différence de potentiel plus faible que 100 mV, tel que le produit Alclad 2014 (2014 T8 plaqué 6003) et le 2014 T8 plaqué 1050. Par ailleurs, l'expérience de l'homme

de métier montre qu'il est préférable de limiter la différence de potentiel à une valeur d'environ 130 mV à 150 mV, afin d'éviter un trop grand risque de corrosion à l'assemblage entre les deux couches de métal. On considère ainsi qu'une différence de potentiel comprise entre environ 60 mV et 130 mV confère au produit plaqué un effet suffisant de protection cathodique.

[0008] Le but de la présente invention est de fournir une tôle pour fuselage en alliage de la famille 6000 permettant d'atteindre des propriétés d'usage comparables à celles du 2024, avec un placage assurant une résistance à la corrosion suffisante à l'état traité et une protection cathodique suffisante, sans toutefois qu'elle n'aille jusqu'à la disparition rapide de la couche de placage, ce qui irait à l'encontre de la protection recherchée. Il est souhaitable, par ailleurs, que l'alliage de placage soit choisi de telle manière que son placage sur l'alliage d'âme par colaminage se fasse sans trop de difficulté, qu'il ne contienne pas d'éléments gênants pour le recyclage des déchets de fabrication, et qu'il présente une résistance mécanique acceptable, pour ne pas détériorer celle de la tôle plaquée.

[0009] Un autre but de la présente invention est de proposer un procédé de fabrication pour un élément de structure d'avion incorporant ladite tôle plaquée qui permette de bénéficier au mieux des caractéristiques métallurgiques de cette tôle plaquée.

Objet de l'invention

[0010] L'invention a pour objet une tôle plaquée sur une ou deux faces, constituée d'une tôle d'âme en alliage de composition (% en poids) :

Si : 0,7 - 1,3 Mg : 0,6 - 1,2 (et de préférence 0,7 - 1,1)

Cu : 0,5 - 1,1 Mn : 0,15 - 1,0 (et de préférence 0,3 - 0,7)

Zn < 0,5 Fe < 0,5 (et de préférence < 0,3)

Zr < 0,2 Cr < 0,25

autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15 au total, reste aluminium,

et d'un placage en alliage d'aluminium sur au moins une face de la tôle, d'épaisseur par face comprise entre 1 à 15% (et de préférence 1,5 à 12%) de l'épaisseur totale, cet alliage de placage étant un alliage de type AlZn contenant de 0,25 à 0,7% (et de préférence de 0,3 à 0,6%) de zinc, moins de 0,40% de fer, moins de 0,40% (et de préférence moins de 0,25%) de silicium, moins de 0,10 % de cuivre, de manganèse, de magnésium, de titane ou de vanadium, et moins de 0,05% chacun et 0,15% au total pour les autres éléments, reste aluminium.

[0011] Un autre objet de l'invention est un élément de structure d'aéronef, tel qu'un panneau de revêtement de fuselage, comportant une tôle plaquée sur une ou deux faces constituée d'une tôle d'âme et d'un placage, la tôle d'âme et le placage ayant les compositions précitées.

[0012] Un autre objet de l'invention est un procédé de fabrication d'un élément de structure d'aéronef comportant :

a) la fabrication d'une tôle plaquée par laminage à chaud, constituée d'une tôle d'âme en alliage de composition (% en poids) :

Si : 0,7 - 1,3 Mg : 0,6 - 1,2 (et de préférence 0,7 - 1,1)

Cu : 0,5 - 1,1 Mn : 0,15 - 1,0 (et de préférence 0,3 - 0,7)

Zn < 0,5 Fe < 0,5 (et de préférence < 0,3)

Zr < 0,2 Cr < 0,25

autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15 au total, reste aluminium,

et d'un placage en alliage d'aluminium sur au moins une face, d'une épaisseur par face comprise entre 1 à 15% (et de préférence 1,5 à 12%) de l'épaisseur totale, ce placage consistant sur au moins une face en un alliage AlZn contenant de 0,25 à 0,7% (et de préférence 0,3 à 0,6%) de zinc, moins de 0,40% de fer, moins de 0,40% et de préférence moins de 0,25%) de silicium, moins de 0,10% de cuivre, de manganèse, de magnésium, de titane ou le vanadium, autres éléments < 0,05% chacun et < 0,15% au total, reste aluminium, l'autre face pouvant être plaquée le cas échéant d'un deuxième alliage de placage, notamment d'un alliage de type 4000 ;

b) optionnellement une ou plusieurs passes de laminage à froid ;

c) une mise en solution suivie d'une trempe ;

d) optionnellement une ou plusieurs opérations de parachèvement tel que le défripage, le planage ou la traction contrôlée ;

e) optionnellement une mise en forme de la tôle ;

f) l'assemblage de l'élément de structure par rivetage de plusieurs tôles et soudage ou rivetage sur des raidisseurs ou cadres.

g) optionnellement le revenu de l'élément de structure.

Description de l'invention

[0013] Toutes les compositions chimiques sont exprimées en % en poids, sauf indication contraire, et on applique les règles d'arrondissement de la norme européenne EN 573-3. Les états métallurgiques sont définis dans la norme européenne EN 515.

[0014] Les tôles en alliages de type 6000 suscitent de plus en plus d'intérêt pour la construction aéronautique. Plus précisément, le domaine de composition :

Si : 0,7 - 1,3 Mg : 0,6 - 1,2 Cu : 0,5 - 1,1 Mn : 0,15 - 1,0

Zn < 0,5 Fe < 0,5 Zr < 0,2 Cr < 0,25

autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15 au total, reste aluminium,

qui englobe notamment l'alliage 6056, permet l'élaboration de tôles qui donnent des propriétés particulièrement avantageuses.

[0015] Pour les raisons exposées ci-dessus, ces tôles doivent être plaquées, l'épaisseur du placage se situant entre 1 et 15% de l'épaisseur totale de la tôle. La demanderesse s'est rendu compte qu'aucun des alliages de placage décrits dans la littérature ne donne satisfaction pour cette application. Selon l'invention, cet alliage de placage est un alliage de type AlZn contenant de 0,25 à 0,7% Zn, jusqu'à 0,40% de fer, jusqu'à 0,40% de silicium, et jusqu'à 0,10% de cuivre, de manganèse, de magnésium, de titane ou de vanadium, les autres éléments étant chacun < 0,05% et au total < 0,15%, le reste étant de l'aluminium.

[0016] Dans une réalisation préférentielle de l'invention, l'âme est constituée d'une tôle en alliage de composition (% en poids) :

Si : 0,7 - 1,3 Mg : 0,7 - 1,1 Cu : 0,5 - 1,1 Mn : 0,3 - 0,7

Zn < 0,5 Fe < 0,3 Zr < 0,2 Cr < 0,25

autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15 au total, reste aluminium,

et d'un placage en alliage d'aluminium sur au moins une face de la tôle, d'épaisseur par face comprise entre 1,5 à 12% de l'épaisseur totale, cet alliage de placage étant un alliage de type AlZn contenant de 0,3 à 0,6% Zn, jusqu'à 0,40% de fer, jusqu'à 0,25% de silicium, autres éléments < 0,05% chacun et < 0,15% au total. Il est avantageux que la taille de grains à mi-épaisseur dans l'âme soit inférieure à 250 µm et de préférence inférieure à 180 µm. L'épaisseur totale de la tôle est avantageusement comprise entre 1 mm et 10 mm. Afin d'obtenir pour la tôle qui constitue l'âme des caractéristiques mécaniques statiques particulièrement élevées, il est préférable de choisir une composition d'âme telle que la somme (Si + Mg + 3 Cu) > 3,50 % en poids, et encore plus préférentiellement > 3,65 % en poids.

[0017] Cette tôle plaquée, mise en solution, trempée et revenue, présente entre l'âme et l'alliage de placage une différence de potentiel électrochimique dans cet état final comprise entre 40 mV et 130 mV, de préférence entre 50 mV et 110 mV, et encore plus préférentiellement entre 60 mV et 100 mV.

[0018] Selon l'invention, la tôle en alliage 6000 peut être plaquée sur une ou deux faces avec une tôle de placage en alliage de type AlZn. Lorsque la tôle en alliage 6000 n'est plaquée que sur une seule face avec la tôle de placage en alliage de type AlZn, l'autre face peut soit rester nue, soit être plaquée avec une tôle d'un deuxième alliage de placage, et en particulier en alliage de type 4000, et plus spécialement en alliage 4043, 4045 ou 4047. Cette deuxième tôle de placage en alliage 4000 assure alors une fonction différente de celle de ladite tôle en alliage AlZn : ayant un point de fusion significativement plus bas de celui de la tôle qui forme l'âme, elle facilite le soudage de la tôle. L'épaisseur de ce deuxième placage est avantageusement comprise entre 1,5% et 12% de l'épaisseur totale de la tôle plaquée.

[0019] Les tôles selon l'invention peuvent subir avantageusement une ou plusieurs opérations de parachèvement tel que le défrilage, le planage, ou la traction contrôlée. Les tôles plaquées selon l'invention peuvent être utilisées pour la fabrication d'un élément de structure d'aéronef. Un procédé de fabrication avantageux de cet élément de structure comporte les étapes suivantes :

a) la fabrication par laminage à chaud d'une tôle plaquée, constituée d'une tôle d'âme en alliage de composition (% en poids) :

Si : 0,7 - 1,3 Mg : 0,6 - 1,2 (de préférence 0,7 - 1,1) Cu : 0,5 - 1,1

Mn : 0,15 - 1,0 (de préférence 0,3 - 0,7)

Zn < 0,5 Fe < 0,3 Zr < 0,2 Cr < 0,25

autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15 au total, reste aluminium,

et d'un placage en alliage d'aluminium sur au moins une face, d'une épaisseur par face comprise entre 1 à 15% (et de préférence 1,5 à 12%) de l'épaisseur totale, ce placage consistant en un alliage AlZn contenant de 0,25 à 0,7% de zinc, jusqu'à 0,40% de fer, jusqu'à 0,40% de silicium, jusqu'à 0,10% de chacun des éléments cuivre, manganèse, magnésium, titane ou vanadium, autres éléments < 0,05% chacun et < 0,15% au total, reste aluminium, l'autre face pouvant être plaquée le cas échéant d'un alliage différent, notamment un alliage de la série 4000;

b) optionnellement une ou plusieurs passes de laminage à froid, ce qui permet d'atteindre des épaisseurs plus faibles ;

EP 1 170 118 A9 (W1A1)

- c) une mise en solution suivie d'une trempe ;
- d) optionnellement une ou plusieurs opérations de parachèvement tel que le défripage, le planage ou la traction contrôlée ;
- e) optionnellement une mise en forme de la tôle ;
- f) l'assemblage de l'élément de structure, notamment par rivetage de plusieurs tôles et soudage, ou rivetage sur des raidisseurs ;
- g) éventuellement le revenu de l'élément de structure ainsi formé.

[0020] Avant la mise en place du ou des placage(s), la plaque coulée correspondant au matériau d'âme peut être homogénéisée, de préférence en deux paliers de température, le premier palier se situant entre 530 et 550°C, pour une durée comprise entre 1 et 8 h, et le second palier entre 555 et 575°C, pour une durée comprise entre 18 et 36 h.

[0021] La mise en forme de la tôle peut se faire avantageusement par étirage-formage, emboutissage, fluotournage ou pliage, ces techniques étant connues de l'homme de métier. Pour l'assemblage de l'élément de structure, toutes les techniques de rivetage et soudage connues et adaptées aux alliages d'aluminium conviennent. Les tôles peuvent être fixées sur les raidisseurs ou cadres par rivetage ou par soudage. Lorsque le soudage est choisi, la demanderesse a constaté qu'il est préférable d'utiliser des techniques de soudage à faible apport de chaleur qui assurent que la zone affectée thermiquement soit aussi réduite que possible. A ce titre, le soudage par laser et le soudage par friction donnent des résultats particulièrement satisfaisants. L'emploi d'un alliage de placage de la série 4000, et particulièrement d'un des alliages 4043, 4045 ou 4047 sur l'autre face de la tôle, facilite les opérations de soudage, en évitant par exemple l'emploi d'un alliage d'apport externe.

[0022] Les tôles selon l'invention, avant ou après formage, peuvent avantageusement être soumises à un traitement de revenu pour leur conférer de meilleures caractéristiques mécaniques statiques. Un traitement particulièrement adapté peut être effectué à une température comprise entre 170°C et 200°C pendant une durée allant de 1 h à 10 h. Ce traitement de revenu peut être effectué également et de façon avantageuse sur un élément de structure assemblé. Dans certains cas, un traitement de type T78, tel que celui décrit dans le brevet EP 0787217, destiné à désensibiliser l'alliage à la corrosion intergranulaire, peut être avantageux.

[0023] Un élément de structure selon l'invention, composé de tôles et de raidisseurs ou cadres, ces raidisseurs ou cadres étant constitués préférentiellement de profilés filés, peut être utilisé notamment dans la construction du fuselage d'un avion.

[0024] La demanderesse s'est aperçue que la tôle plaquée selon l'invention a des caractéristiques mécaniques statiques particulièrement favorables. En effet, dans les produits plaqués connus, la tôle de placage possède des valeurs de limite élastique et de résistance à la rupture faibles comparées avec celles de l'âme. Une tôle plaquée possède donc des caractéristiques mécaniques statiques moins bonnes qu'une tôle non plaquée (appelée aussi tôle « nue ») de la même épaisseur totale et du même alliage et état métallurgique. Pour les tôles plaquées selon l'invention, cette baisse des caractéristiques mécaniques est très faible, ce qui favorise son application industrielle comme élément de structure d'aéronef, la limite élastique et la résistance à la rupture des tôles étant des caractéristiques qui entrent directement dans les calculs de dimensionnement des structures.

[0025] Le placage en alliage AlZn selon l'invention ne pose pas de problème particulier lors des opérations de traitement de surface ultérieurs, et notamment le polissage, l'usinage chimique ou les traitements destinés à améliorer l'adhérence des revêtements de polymères.

Exemple 1 :

[0026] Une tôle non plaquée en alliage 6056 a été fabriquée par coulée d'une plaque en alliage contenant 0,91% de Si, 0,76% de Mg, 0,64% de Cu, 0,59% de Mn, 0,13% de Fe et 0,17% de Zn, scalpage, réchauffage à 530 °C, laminage à chaud au laminoir réversible puis au laminoir tandem jusqu'à une épaisseur de 4 mm, bobinage, et débitage de la bande en tôles. Les tôles ont été mises en solution (40 minutes à 550°C) puis trempées. Une partie des tôles a été soumise à un traitement de revenu T6 (4 h à 190°C). Les caractéristiques mécaniques statiques obtenues sont présentées au Tableau 1 :

Tableau 1

	Sens TL			Sens L		
	R _{p0.2} [MPa]	R _m [MPa]	A [%]	R _{p0.2} [MPa]	R _m [Mpa]	A [%]
Etat T4	218	308	20	-	-	-
Etat T6	349	379	11	355	366	13,5

EP 1 170 118 A9 (W1A1)

[0027] La vitesse de propagation de fissures da/dn a été mesurée selon la norme ASTM E647 pour $R = 0,1$ sur une éprouvette de type CCT de largeur $W = 400$ mm avec une longueur de fissure initiale $2a_0 = 4$ mm, à une fréquence $f = 3$ Hz. Les résultats sont rassemblés dans le tableau 2 :

Tableau 2

ΔK [MPa \sqrt{m}]	10	20	30	40	50
da/dn (sens T-L) [mm/cycle]	$1,7 \times 10^{-4}$	$1,2 \times 10^{-3}$	5×10^{-3}	$1,4 \times 10^{-2}$	-
da/dn (sens L-T) [mm/cycle]	8×10^{-5}	8×10^{-4}	$2,5 \times 10^{-3}$	5×10^{-3}	-

[0028] La ténacité en contrainte plane a été mesurée selon la norme ASTM E561 sur une éprouvette de type CCT de largeur $W = 760$ mm et de longueur de fissure initiale $2a_0 = 253$ mm. L'essai permet de définir la courbe R du matériau, donnant la résistance à la déchirure K_R en fonction de l'extension de la fissure Δa . Les résultats sont rassemblés dans le Tableau 3.

Tableau 3

Δa [mm]	10	20	30	40	50
K_R (sens T-L) [MPa \sqrt{m}]	89	109	122	133	142
K_R (sens L-T) [MPa \sqrt{m}]	101	129	149	166	180

[0029] On peut ensuite calculer à partir de cette courbe, et selon la procédure indiquée par L. Schwarmann dans Aluminium, 1991, vol. 67, n° 5, p. 479, les ténacités apparente K_{C0} et effective K_C qui correspondent à la rupture d'une éprouvette virtuelle de type CCT de largeur $W = 400$ mm et de longueur de fissure initiale $2a_0 = 133$ mm On trouve :

dans le sens T-L : $K_{C0} = 93,2$ MPa \sqrt{m} , $K_C = 126,1$ MPa \sqrt{m}
 dans le sens L-T : $K_{C0} = 114,1$ MPa \sqrt{m} , $K_C = 165$ MPa \sqrt{m}

Exemple 2 :

[0030] Une tôle en alliage 6056 plaquée sur les deux faces a été fabriquée par coulée d'une plaque en alliage contenant 0,85% de Si, 0,71% de Mg, 0,67% de Cu, 0,59% de Mn, 0,12% de Fe et 0,15% de Zn, scalpage, positionnement sur les deux faces de la plaque scalpée de tôles de couverture contenant 0,11% de Si, 100 $\mu g/g$ de Mg, 28 $\mu g/g$ de Cu, 145 $\mu g/g$ de Mn, 0,22% de Fe et 0,50% de Zn. Après réchauffage à 530°C, cette plaque a été laminée à chaud au laminier réversible puis au laminier tandem jusqu'à une épaisseur de 4,5 mm. Après bobinage, la bande a été débitée en tôles. Les tôles ont été mises en solution (40 minutes à 550°C) puis trempées. Une partie des tôles a été soumise à un traitement de revenu T6 (4 h à 190°C). Le placage avait une épaisseur par face de 110 μm . La taille de grains dans le sens L dans l'âme à mi-épaisseur était de l'ordre de 335 μm à 375 μm .

[0031] Les caractéristiques mécaniques statiques obtenues sont présentées au tableau 4 :

Tableau 4

	Sens TL			Sens L		
	$R_{p0.2}$ [MPa]	R_m [MPa]	A [%]	$R_{p0.2}$ [MPa]	R_m [MPa]	A [%]
Etat T4	176	308	21,4	-	-	-
Etat T6	346	384	10,6	353	370	12,5

[0032] La vitesse de propagation de fissures da/dn a été mesurée comme dans l'exemple 1. Les résultats sont rassemblés dans le tableau 5 (deux mesures) :

Tableau 5

ΔK [MPa \sqrt{m}]	10	20	30	40	50
da/dn (sens T-L) [mm/cycle]	1,4 et 1,6 $\times 10^{-4}$	1,0 et 1,3 $\times 10^{-3}$	3,2 et 3,8 $\times 10^{-3}$	1,5 et 1,2 $\times 10^{-2}$	4 et 2,7 $\times 10^{-2}$

EP 1 170 118 A9 (W1A1)

Tableau 5 (suite)

ΔK [MPa \sqrt{m}]	10	20	30	40	50
da/dn (sens L-T) [mm/cycle]	1,2 et 1,1 x 10 ⁻⁴	8,8 et 9,4 x 10 ⁻⁴	2,8 et 3,0 x 10 ⁻³	7 et 8 x 10 ⁻³	1,6 et 2,0 x 10 ⁻²

[0033] La ténacité en contrainte plane a été mesurée comme dans l'exemple 1. Les résultats sont rassemblés dans le tableau 6.

Tableau 6

Δa [mm]	10	20	30	40	50
$K_{R(\text{sens T-L})}$ [MPa \sqrt{m}]	80	101	115	125	133
$K_{R(\text{sens L-T})}$ [MPa \sqrt{m}]	102	127	145	160	173

[0034] Sur la base du même calcul que dans l'exemple 1, on trouve pour les ténacités apparente et effective:

dans le sens T-L : $K_{C0} = 87,6$ MPa \sqrt{m} , $K_C = 118,9$ MPa \sqrt{m}
 dans le sens L-T : $K_{C0} = 111,3$ MPa \sqrt{m} , $K_C = 157,1$ MPa \sqrt{m}

[0035] La comparaison de ces valeurs avec celles obtenues typiquement pour une tôle en alliage 2024-T351 plaqué, telle que celle mentionnée dans la demande de brevet FR 99-04685, tableau 7, exemple 3u :

dans le sens T-L : K_{C0} : environ 78 MPa \sqrt{m} , K_C : environ 122 MPa \sqrt{m}
 dans le sens L-T : K_{C0} : environ 93 MPa \sqrt{m} , K_C : environ 140 MPa \sqrt{m}

souligne la bonne aptitude des tôles selon l'invention pour la fabrication d'éléments de fuselage pour aéronef

[0036] Le potentiel de corrosion des tôles selon l'invention a été déterminé dans le placage et dans l'âme selon la norme ASTM G69 par rapport à une électrode au calomel saturé. Les résultats sont rassemblés dans le Tableau 7. Ils correspondent à trois points de mesure dans une zone rapprochée sur le même échantillon.

Tableau 7

	Eo en mV / ECS			$\Delta E = 90$ à 100 mV
Placage	- 834	- 838	- 836	
Ame (surface)	- 740	- 738	- 738	
Ame (coeur)	- 745	- 748	- 747	

Exemple 3 :

[0037] Une tôle en alliage 6056 plaquée sur les deux faces a été fabriquée comme dans l'exemple 2. La composition chimique de l'âme était la suivante : 1,01% de Si, 0,71% de Mg, 0,67% de Cu, 0,55% de Mn, 0,14% de Fe et 0,15% de Zn. Par différence avec l'exemple 2, une homogénéisation (4 heures à 540°C et 24 h à 565°C) a été effectuée avant la lise en place des tôles de couverture. Le placage était le même que dans l'exemple 2, et avait la même épaisseur. La taille de grains dans le sens L dans l'âme à mi-épaisseur était de 145 μm . De ce fait, cette tôle plaquée présente, après usinage chimique, une rugosité plus faible que la tôle selon l'exemple 2. Les caractéristiques mécaniques statiques à l'état T4 et T6 sont indiquées au tableau 8 :

Tableau 8

	$R_{0,2}$ (MPa)	R_m (MPa)	A (%)	$R_{0,2}$ (MPa)	R_m (MPa)	A (%)
Sens	TL	TL	TL	L	L	L
T4	170	299	27,0			
T6	346	380	11,3	359	376	12,0

EP 1 170 118 A9 (W1A1)

[0038] La vitesse de propagation de fissures da/dn a été mesurée comme dans l'exemple 1. Les résultats sont rassemblés dans le tableau 9 :

Tableau 9

ΔK [MPa \sqrt{m}]	10	20	30	40	50
da/dn (sens T-L) [mm/cycle]	$1,8 \times 10^{-4}$	$1,3 \times 10^{-3}$	$4,1 \times 10^{-3}$	$1,3 \times 10^{-2}$	$2,8 \times 10^{-2}$
da/dn (sens L-T) [mm/cycle]	$1,4 \times 10^{-4}$	$1,0 \times 10^{-3}$	$2,9 \times 10^{-3}$	$9,6 \times 10^{-3}$	$2,3 \times 10^{-2}$

[0039] La ténacité en contrainte plane a été mesurée comme dans l'exemple 1. Les résultats sont rassemblés dans le tableau 10 :

Tableau 10

Δa [mm]	10	20	30	40	50
K_R (sens T-L) [MPa \sqrt{m}]	90	109	121	130	137
K_R (sens L-T) [MPa \sqrt{m}]	93	118	136	150	164

[0040] Sur la base du même calcul que dans l'exemple 1, on trouve pour les ténacités apparente et effective:

dans le sens T-L : $K_{C0} = 104,6$ MPa \sqrt{m} , $K_C = 151,7$ MPa \sqrt{m}
 dans le sens L-T : $K_{C0} = 91,8$ MPa \sqrt{m} , $K_C = 119,7$ MPa \sqrt{m}

Exemple 4 :

[0041] On a préparé des coupes transversales polies de tôles plaquées :

- (a) 2024 plaqué 1050, état T3
- (b) 6056 plaqué, selon l'exemple 2, à l'état T4
- (c) 6056 plaqué, selon l'exemple 2, à l'état T6

[0042] La microdureté Vickers a été mesurée dans le placage et dans l'âme sur une coupe polie, dans le sens TC-TL, à l'aide d'un microduromètre LECO M-400-G2 avec une charge de 5 g, un temps d'application de 10 s et une vitesse d'application de 60 $\mu m/s$. On a ainsi enregistré pour chaque échantillon deux courbes représentant la microdureté Vickers en fonction de la distance par rapport à l'interface entre âme et placage. Ces courbes sont représentées sur la figure unique.

[0043] On constate pour le 2024 plaqué une chute de dureté très brutale lorsque l'on passe de l'âme vers le placage. La tôle 6056 plaquée AlZn selon l'exemple 2, à l'état T4, montre une transition moins brusque à l'interface. Ceci semble indiquer l'existence d'une diffusion d'atomes de l'âme vers le placage.

[0044] Si, à l'état T4, la dureté du placage AlZn sur 6056 est du même ordre de grandeur que celle du 1050 sur 2024, on constate par contre un net durcissement du placage AlZn sur 6056 à l'état T6. Des observations en microscopie électronique à transmission montrent d'ailleurs de la précipitation durcissante, de la même nature que dans l'âme.

[0045] A l'état d'utilisation optimal (c'est-à-dire T6 pour une âme en 6056 et T3 ou T4 pour âme en 2024), la dureté du placage est plus grande pour le produit selon l'invention (6056 plaqué AlZn) que pour le produit standard selon l'art antérieur (2024 plaqué 1050). Cette amélioration de la dureté se traduit par une meilleure protection physique de l'âme et un abatement de la limite élastique $R_{p0.2}$ moindre. Ce dernier aspect ressort aussi directement de la comparaison des valeurs de $R_{p0.2}$ des exemples 1 (art antérieur : 6056 T6 non plaqué) et 2 (6056 plaqué AlZn selon l'invention) : on trouve au sens L une valeur de $R_{p0.2}$ de 355 MPa pour la tôle non plaquée, et une valeur de 353 MPa pour la tôle plaquée : cet abatement de l'ordre de 1% est insignifiant. En revanche, pour le produit de référence selon l'art antérieur, 2024 T351 plaqué 1050, un abatement de 5 à 10% est couramment observé, ceci ressort par exemple de l'article de R.J.H. Wanhill et al. « Modern Aluminium Sheet Alloys for Aerospace Applications », publié dans les Proceedings de « The 3rd International Conference on Aluminium Alloys - Their Physical and Mechanical Properties », (ICAA 3) Atlanta, 1992, pp. 357-362.

Exemple 5 :

[0046] Sur un laminoir à chaud expérimental, on a réalisé des éprouvettes d'une épaisseur totale de 2 mm, plaquées

EP 1 170 118 A9 (W1A1)

une face, l'épaisseur du placage étant 100 μm . Ces éprouvettes ont été traitées thermiquement à l'état T6, ce traitement comprenant une mise en solution d'une heure à 550°C et un revenu de quatre heures à 190°C.
On a mesuré les potentiels de corrosion dans l'âme et dans le placage selon la procédure décrite dans la norme ASTM G69.

5 [0047] On trouve ainsi pour une tôle 6056 plaquée 1050 (hors invention) une différence de potentiel de 20 mV, pour une tôle 6056 plaquée d'un alliage 7072 (hors invention, teneur en zinc de l'ordre de 1%) une différence de potentiel de 120 mV, et pour une tôle 6056 plaquée d'un alliage 1050 avec addition de 0,5% de zinc (selon l'invention) une différence de potentiel de 90 à 100 mV.

10 [0048] La tôle 6056 plaquée 1050 conduit donc à une protection cathodique trop faible et les deux autres tôles assurent une protection cathodique correcte ; la valeur de 90 à 100 mV étant généralement considérée comme préférable.

Exemple 6 :

15 [0049] Une tôle en alliage 6056 (état T6) d'une épaisseur totale de 5 mm plaquée sur les deux faces a été fabriquée par laminage à chaud selon un procédé similaire à celui de l'exemple 3. La composition chimique de l'âme était la suivante : 0,88 % de Si, 0,75 % de Mg, 0,4 % de Cu, 0,61 % de Mn, 0,11 % de Fe et 0,15 % de Zn. L'une de faces était plaquée d'un alliage 4045 avec environ 10 % de Si ; l'épaisseur de ce placage était de 130 μm . L'autre face était plaquée d'un alliage de type AlZn contenant 0,14 % de Si, 0,35 % de Zn et 0,25 % de Fe ; l'épaisseur de ce placage
20 était de 90 μm . Les caractéristiques mécaniques sont indiquées au tableau 11 :

Tableau 11

	R _{0,2} (MPa)	R _m (MPa)	A (%)	R _{0,2} (MPa)	R _m (MPa)	A (%)
Sens	TL	TL	TL	L	L	L
T6	342	375	13.7	360	374	13.3

25 [0050] La vitesse de propagation de fissures da/dn a été mesurée comme dans l'exemple 1. Les résultats sont rassemblés dans le tableau 12 :

Tableau 12

ΔK [MPa $\sqrt{\text{m}}$]	10	20	30	40	50
da/dn (sens T-L) [mm/cycle]	1.5×10^{-4}	1.5×10^{-3}	5×10^{-3}	2×10^{-2}	4×10^{-2}
da/dn (sens L-T) [mm/cycle]	1.6×10^{-4}	1.5×10^{-3}	4×10^{-3}	9×10^{-3}	2×10^{-2}

30 [0051] Le potentiel de corrosion a été mesuré comme dans l'exemple 2 (moyenne de 3 mesures):

Placage en alliage de type AlZn	- 842 mV / ECS
Placage en alliage 4045	- 792 mV / ECS
Ame (à coeur)	-733 mV / ECS
Ame (à 200 μm de la surface)	-735 mV / ECS

40 [0052] On constate qu'il existe une différence de potentiel entre âme et placage sacrificiel (alliage de type AlZn) de l'ordre de 110mV.

Exemple 7 :

45 [0053] Des tôles de différentes compositions et épaisseurs ont été fabriquées à l'état T6 conformément aux procédés décrits dans les exemples précédents. Les tôles sont plaquées (sauf la tôle issue de l'exemple 1) sur une ou deux faces par un alliage contenant 0.3 à 0.7% de zinc, jusqu'à 0.4% de fer, jusqu'à 0.25% de silicium et jusqu'à 0.10% de chacun des éléments cuivre, manganèse, magnésium, titane et vanadium. La composition chimique des alliages d'âme est indiquée au tableau 13. Les propriétés mécaniques statiques des tôles ont été mesurées à l'état T6. Pour permettre
50 une comparaison plus significative de ces résultats, on a estimé les propriétés mécaniques de l'âme à partir de celles de la tôle plaquée et de l'épaisseur de placage, en considérant que le placage ne contribue pas à la résistance mécanique du produit plaqué ; cette estimation, donnée ici à titre d'illustration, ne prend donc pas en compte l'effet dur-

EP 1 170 118 A9 (W1A1)

cissant du placage démontré à l'exemple 4. Les résultats sont indiqués au tableau 14.

Tableau 13

Réf.	Origine	Si	Cu	Mg	Mn	Fe	Somme [Si]+[Mg]+ 3 x [Cu]
1	-	0.83	0.57	0.73	0.56	0.07	3.27
2	-	0.83	0.57	0.73	0.56	0.07	3.27
3	-	0.83	0.66	0.72	0.60	0.07	3.53
4	-	0.83	0.57	0.73	0.56	0.07	3.27
5	-	0.87	0.66	0.74	0.60	0.07	3.59
6	Ex. 3	1.01	0.67	0.71	0.55	0.14	3.73
7	Ex. 2	0.85	0.67	0.71	0.59	0.12	3.57
8	-	0.85	0.67	0.71	0.59	0.12	3.57
9	Ex. 1	0.91	0.64	0.76h	0.59	0.13	3.59

Tableau 14

Réf.	Origine	Plac. (%)	Ep. (mm)	R _{0,2} (TL) (MPa) mesuré	R _m (TL) (MPa) mesuré	R _{0,2} (TL) (MPa) Estimé	R _m (TL) (MPa) estimé
1	-	2.5	7	320	348	336	365
2	-	3.5	5	314	346	336	370
3	-	4	3.2	335	364	362	393
4	-	2.5	6	318	351	334	369
5	-	3	5	339	370	359	392
6	Ex. 3	2	4.5	345	380	359	395
7	Ex. 2	2	4.5	347	384	361	399
8	-	2 (une face)	4.5	355	390	362	398
9	Ex. 1	0 (nu)	6	359	379	359	379

[0054] On constate que la résistance mécanique de l'âme augmente avec la somme ([Si]+[Mg]+3x[Cu]). On obtient une excellente résistance mécanique avec une somme ([Si]+[Mg]+3x[Cu]) supérieure à 3,50.

Revendications

1. Tôle plaquée sur une ou deux faces, constituée d'une tôle d'âme en alliage de composition (% en poids) :
Si : 0,7 - 1,3 Mg : 0,6 - 1,2 (et de préférence 0,7 - 1,1)
Cu : 0,5 - 1,1 Mn : 0,15 - 1,0 (et de préférence 0,3 - 0,7)
Zn < 0,5 Fe < 0,5 (et de préférence < 0,3)
Zr < 0,2 Cr < 0,25 autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15 au total, reste aluminium,
et d'un placage en alliage d'aluminium, sur au moins une face de la tôle, d'épaisseur comprise entre 1 à 15% (et de préférence 1,5 à 12%) de l'épaisseur totale, **caractérisée en ce que** ce placage est en alliage AlZn de composition (% en poids) :
Zn : 0,25 - 0,7 (et de préférence 0,3 - 0,6), Fe < 0,40 Si < 0,40 (et préférence < 0,25) Cu, Mn, Mg, V ou Ti < 0,10, autres éléments < 0,05 chacun et 0,15 au total.
2. Tôle plaquée selon la revendication 1, **caractérisée en ce qu'elle** comporte un placage en alliage AlZn sur une face et sur l'autre face un deuxième alliage de placage ayant un point de fusion inférieur à celui de l'âme.

EP 1 170 118 A9 (W1A1)

3. Tôle selon la revendication 2, **caractérisée en ce que** le deuxième alliage de placage est un alliage de type 4xxx, et de préférence un alliage 4043, 4045 ou 4047.
- 5 4. Tôle plaquée selon l'une des revendications 1 à 3, **caractérisée en ce que** la différence de potentiel entre l'âme et le placage en alliage AlZn est comprise entre 40 mV et 130 mV, de préférence entre 50 mV et 110 mV, et encore plus préférentiellement entre 60 mV et 100 mV.
5. Tôle selon l'une des revendications 1 à 4, **caractérisée en ce que** son épaisseur se situe entre 1 mm et 10 mm.
- 10 6. Tôle plaquée selon l'une des revendications 1 à 5, **caractérisée en ce que** la taille de grains sens L à mi-épaisseur dans l'âme est inférieure à 250 μm et préférentiellement inférieure à 180 μm .
7. Tôle plaquée selon l'une des revendications 1 à 6, **caractérisée en ce que** la somme (Si + Mg + 3Cu), dans laquelle les concentrations des éléments sont exprimées en % en poids, est supérieure à 3,50.
- 15 8. Élément de structure pour aéronef en tôles plaquées selon l'une quelconque des revendications 1 à 7.
9. Élément de structure selon la revendication 8, **caractérisé en ce qu'**au moins une partie des tôles plaquées a subi un usinage chimique.
- 20 10. Procédé de fabrication d'un élément de structure d'aéronef, comportant
 - a) la fabrication d'une tôle plaquée par laminage à chaud, constituée d'une tôle d'âme en alliage de composition (% en poids) :
25 Si : 0,7 - 1,3 Mg : 0,7 - 1,1 Cu : 0,5 - 1,1
Mn : 0,15 - 1,0 et de préférence 0,3 - 0,7
Zn < 0,5 Fe < 0,30 Zr < 0,20 Cr < 0,25
autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15 au total, reste aluminium,
et d'un placage en alliage d'aluminium sur au moins une face, d'une épaisseur par face comprise entre 1 à
30 15% et de préférence 1,5 à 12% de l'épaisseur totale, ce placage consistant sur au moins une face en un alliage AlZn contenant de 0,3 à 0,7% de zinc, jusqu'à 0,40% de fer, jusqu'à 0,25% de silicium, jusqu'à 0,10% de chacun des éléments cuivre, manganèse, le magnésium, le titane, et le vanadium, autres éléments < 0,05 chacun et < 0,15% au total, reste aluminium, l'autre face pouvant être plaquée le cas échéant d'un deuxième alliage de placage, de préférentiellement un alliage de type 4000 ;
35 b) optionnellement une ou plusieurs passes de laminage à froid ;
c) une mise en solution suivie d'une trempe ;
d) optionnellement une ou plusieurs opérations de parachèvement tel que le défrilage, le planage ou la traction contrôlée ;
e) optionnellement une mise en forme de la tôle ;
40 f) l'assemblage de l'élément de structure par rivetage de plusieurs tôles et soudage ou rivetage sur des raidisseurs ou cadres,
g) optionnellement le revenu de l'élément de structure.
- 45 11. Procédé selon la revendication 10, **caractérisé en ce qu'il** comporte, avant la mise en place du ou des placage(s), une homogénéisation de la plaque coulée en matériau d'âme
12. Procédé selon la revendication 11, **caractérisée en ce que** cette homogénéisation est faite en deux paliers.
- 50 13. Procédé selon la revendication 12, **caractérisé en ce que** le premier palier se situe entre 530°C et 550°C, pour une durée comprise entre 1 h et 8 h.
14. Procédé selon la revendication 12 ou 13, **caractérisé en ce que** le deuxième palier se situe entre 555°C et 575°C, pour une durée comprise entre 18 h et 36 h.
- 55 15. Procédé selon l'une des revendications 10 à 14, **caractérisé en ce qu'il** comporte un traitement de revenu effectué après la trempe, avant ou après la mise en forme, sur l'élément de structure assemblé.
16. Procédé selon la revendication 15, **caractérisé en ce que** le revenu est effectué à une température comprise

EP 1 170 118 A9 (W1A1)

entre 170°C et 200°C, pour une durée comprise entre 1 h et 10h.

17. Procédé selon l'une des revendications 10 à 16, **caractérisé en ce que** l'assemblage est effectué par soudage par faisceau laser ou soudage par friction.

18. Procédé selon l'une des revendications 10 à 17, **caractérisée en ce que** le deuxième alliage de placage est un alliage 4043, 4045 ou 4047.

19. Panneau de fuselage d'avion réalisé à partir de tôles plaquées selon l'une quelconque des revendications 1 à 7, **caractérisé en ce que** les tôles sont assemblées au moins partiellement par soudage.

20. Panneau de fuselage selon la revendication 19, **caractérisé en ce que** l'assemblage est fait par soudage par laser ou soudage par friction.

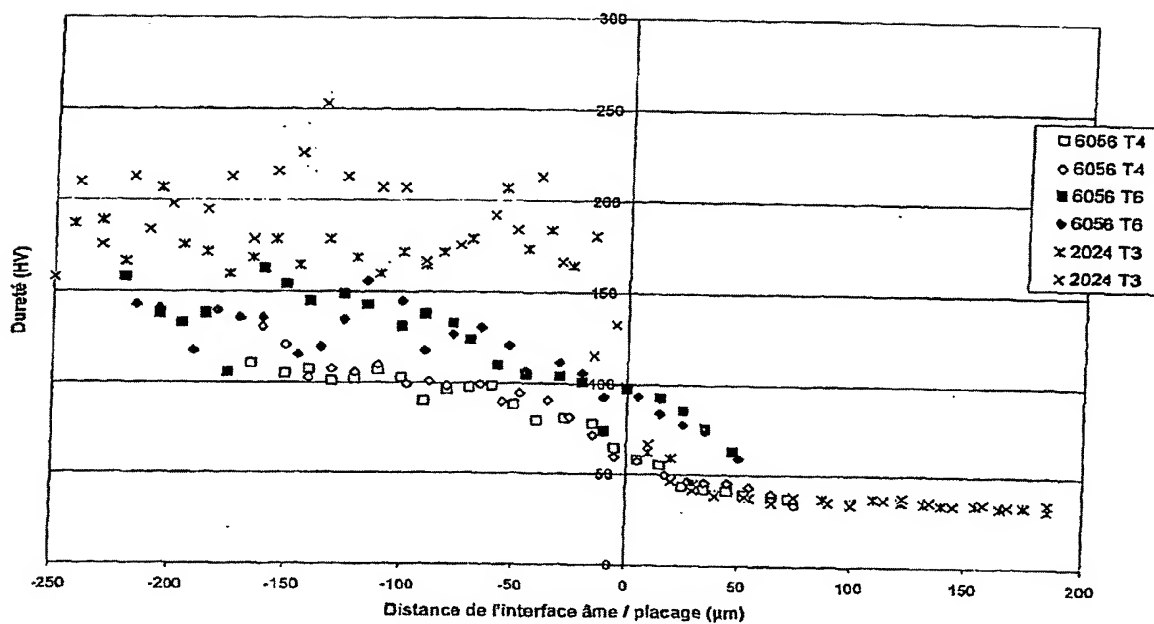


Figure unique



Office européen
des brevets

RAPPORT DE RECHERCHE EUROPEENNE

Numéro de la demande
EP 01 42 0148

DOCUMENTS CONSIDERES COMME PERTINENTS			
Catégorie	Citation du document avec indication, en cas de besoin, des parties pertinentes	Revendication concernée	CLASSEMENT DE LA DEMANDE (Int.Cl.7)
A	GB 1 004 868 A (REYNOLDS METALS CO) 15 septembre 1965 (1965-09-15) * revendications 1-10 * * page 1, ligne 1 - page 4, ligne 20 * * exemples 1,2 * ---	1-20	B32B15/01 C22C21/02 C22C21/08 C22C21/10
A	US 5 213 639 A (COLVIN EDWARD L ET AL) 25 mai 1993 (1993-05-25) * revendications 1-51 * ---	1-20	
A	GB 2 321 869 A (FURUKAWA ELECTRIC CO LTD) 12 août 1998 (1998-08-12) * revendications 1-17 * * tableaux 1-3 * ---	1-20	
A	WO 98 28130 A (HOOGOVENS ALU WALZPROD GMBH ;WEBER GUIDO (DE); HASZLER ALFRED JOHA) 2 juillet 1998 (1998-07-02) * revendications 1-24 * ---	1-20	
A	PATENT ABSTRACTS OF JAPAN vol. 017, no. 052 (C-1022), 2 février 1993 (1993-02-02) -& JP 04 263033 A (FURUKAWA ALUM CO LTD), 18 septembre 1992 (1992-09-18) * abrégé * ---	1-20	DOMAINES TECHNIQUES RECHERCHES (Int.Cl.7) B32B C22C
A	WO 96 12829 A (PECHINEY RHENALU ;BECHET DENIS (FR); WARNER TIMOTHY (FR)) 2 mai 1996 (1996-05-02) * revendications 1-11 * ---	1-20	
D,A	US 4 589 932 A (PARK BOM K) 20 mai 1986 (1986-05-20) * revendications 1-10 * ---	1-20	
		-/--	
Le présent rapport a été établi pour toutes les revendications			
Lieu de la recherche LA HAYE		Date d'achèvement de la recherche 9 août 2001	Examineur Vlass1, E
CATEGORIE DES DOCUMENTS CITES X : particulièrement pertinent à lui seul Y : particulièrement pertinent en combinaison avec un autre document de la même catégorie A : arrière-plan technologique O : divulgation non-écrite P : document intercalaire		T : théorie ou principe à la base de l'invention E : document de brevet antérieur, mais publié à la date de dépôt ou après cette date D : cité dans la demande L : cité pour d'autres raisons & : membre de la même famille, document correspondant	

EPO FORM 1503 33 92 (P4C02)



Office européen
des brevets

RAPPORT DE RECHERCHE EUROPEENNE

Numéro de la demande
EP 01 42 0148

DOCUMENTS CONSIDERES COMME PERTINENTS			
Catégorie	Citation du document avec indication, en cas de besoin, des parties pertinentes	Revendication concernée	CLASSEMENT DE LA DEMANDE (Int.CI.7)
A	US 5 906 689 A (SIRCAR SUBHASISH) 25 mai 1999 (1999-05-25) * revendications 1-9 * -----	1-20	
			DOMAINES TECHNIQUES RECHERCHES (Int.CI.7)
Le présent rapport a été établi pour toutes les revendications			
Lieu de la recherche LA HAYE		Date d'achèvement de la recherche 9 août 2001	Examineur Vlassi, E
<p>CATEGORIE DES DOCUMENTS CITES</p> <p>X : particulièrement pertinent à lui seul Y : particulièrement pertinent en combinaison avec un autre document de la même catégorie A : arrière-plan technologique O : divulgation non-écrite P : document intercalaire</p> <p>T : théorie ou principe à la base de l'invention E : document de brevet antérieur, mais publié à la date de dépôt ou après cette date D : cité dans la demande L : cité pour d'autres raisons & : membre de la même famille, document correspondant</p>			

EP FORM 1503 03 02 2000

**ANNEXE AU RAPPORT DE RECHERCHE EUROPEENNE
RELATIF A LA DEMANDE DE BREVET EUROPEEN NO.**

EP 01 42 0148

La présente annexe indique les membres de la famille de brevets relatifs aux documents brevets cités dans le rapport de recherche européenne visé ci-dessus.
Lesdits membres sont contenus au fichier informatique de l'Office européen des brevets à la date du
Les renseignements fournis sont donnés à titre indicatif et n'engagent pas la responsabilité de l'Office européen des brevets.

09-08-2001

Document brevet cité au rapport de recherche		Date de publication	Membre(s) de la famille de brevet(s)	Date de publication
GB 1004868	A	15-09-1965	AUCUN	
US 5213639	A	25-05-1993	AU 657692 B	23-03-1995
			AU 8270491 A	05-03-1992
			BR 9103666 A	19-05-1992
			CA 2049840 A	28-02-1992
			DE 69125436 D	07-05-1997
			DE 69125436 T	07-05-1998
			EP 0473122 A	04-03-1992
			ES 2102376 T	01-08-1997
			JP 5339687 A	21-12-1993
			KR 236496 B	15-01-2000
GB 2321869	A	12-08-1998	DE 19805286 A	13-08-1998
			JP 10280076 A	20-10-1998
			US 2001007720 A	12-07-2001
WO 9828130	A	02-07-1998	EP 0956195 A	17-11-1999
			US 6153854 A	28-11-2000
JP 04263033	A	18-09-1992	AUCUN	
WO 9612829	A	02-05-1996	FR 2726007 A	26-04-1996
			CA 2202184 A	02-05-1996
			DE 69502508 D	18-06-1998
			DE 69502508 T	10-09-1998
			EP 0787217 A	06-08-1997
			JP 10512924 T	08-12-1998
			US 5858134 A	12-01-1999
US 4589932	A	20-05-1986	CA 1204654 A	20-05-1986
US 5906689	A	25-05-1999	AU 3302697 A	05-01-1998
			EP 0907757 A	14-04-1999
			WO 9746726 A	11-12-1997

EPC FORM P4400

Pour tout renseignement concernant cette annexe : voir Journal Officiel de l'Office européen des brevets, No.12/82